THIS REPORT HAS BEEN DELIMITED

AND CLEARED FOR PUBLIC RELEASE

UNDER DOD DIRECTIVE 5200.20 AND

NO RESTRICTIONS ARE IMPOSED UPON

ITS USE AND DISCLOSURE.

DISTRIBUTION STATEMENT A

APPROVED FOR PUBLIC RELEASE; DISTRIBUTION UNLIMITED.

UNCLASSIFIED

Armed Services Technical Information Agency

ARLINGTON HALL STATION ARLINGTON 12 VIRGINIA

WICRO-CARD
ONTROL ONLY

1] OF [5]

WEEN GOVERNMENT OR AMER DRAWINGS, SPECIFICATIONS OR OTHER DATA OF THE USED FOR ANY PURPOSE OF IS THAN IN ONNECTION WITH A DEFINITELY RELATED OVERNMENT PROCUREMENT OP RATION, THE U.S. GOVERNMENT THEREBY INCURS OF RESPONSEDILITY, NOR ANY OBL. ATION W ATSOEVER; AND THE FACT THAT THE LID DIRAWINGS, SPECIFICATIONS, OF OTHER DATA IS NOT TO BE REGARDED BY LIC ATION OR OTHERWISE AS IN A SY MANNER LICENSING THE HOLDER OR ANY OTHER SOON OR CORPORATION, OR CONV. YING ANY RIGHTS OR PERMISSION TO MANUFACTURE, OR SILLL ANY PATENTED INVENTION THAT MAY IN ANY WAY BE RELATED THERETO.

LINCLASSIFIED

This report is unclassified according to US Security Regs.

MORTON ALPERIN Director of Advanced Studies AFOSR 11 June 1957

FILE COPY

182 100

ASTIA

ARLINGTON MALE STATION

ARLINGTON 12 VIRGINIA

Attn: TISSS

65(14, 1409

PEPORT

BEST

AVAILABLE

COPY

DADT

TESTS.

CUMDITIONS JENERALEY DES ESSAIS

AU "CENTRE COANDA" - MALPAIRE.

Les essais dont nous allons donner ci-dessous les conditions d'exécution et les résultats, ont été spécialement entrepris dans le cadre du Contrat No. AF 6I (5I4) I409. Les faibles délais qui nous étaient impertis nous ont obligés à les réaliser à cadence très rapide, ce qui nous a placés en face de difficultés assez grandes quant à la réunion des moyens matériels et du personnel nécessaires.

I. BUT DES ESSAIS :

a) Etude comparative de tuyères.

L'un des buts des essais résidait dans l'étude comparative, pour une tuyère donnée, de plusieurs réglages possibles obtenus en faisant varier la pression d'alimentation et les dimensions de l'ouverture de la fente de la tuyère.

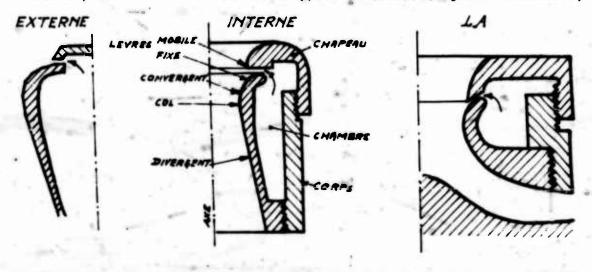
Ceci réalisé, on a, pour une même famille de tuyères homothétiques ou semblables, comparé les performances de ces différentes tuyères.

Enfin, tous les essais précédents étant effectués, on put en déduire la famille de tuyères ayant le meilleur rendement.

Nous nous sommes également efforcés d'effectuer, autant que possible, une étude qualitative de ces tuyères.

b) Terminologie et définitions :

Les tuyères COANDA sont de trois types différents (Figures ci-dessous) :



GENERAL CONDITIONS OF THE TESTS MADE AT THE "COANDA CENTER", MALPAIRE.

The tests which were carried out in the conditions and gave the results to be described below were performed in execution of Contract No. AF 6I (5I4) I409. Owing to the short time at our disposal, they had to be carried out in rapid succession so that we were faced with considerable difficulties in collecting the material equipment and the personnel required.

I. PURPOSE OF THE TESTS :

a) Comparative study of nozzles.

One of the objects of the tests was to make a comparative study, for a given nozzle, of various different adjustments possible, obtained by varying the feed pressure and the dimensions of the slot opening.

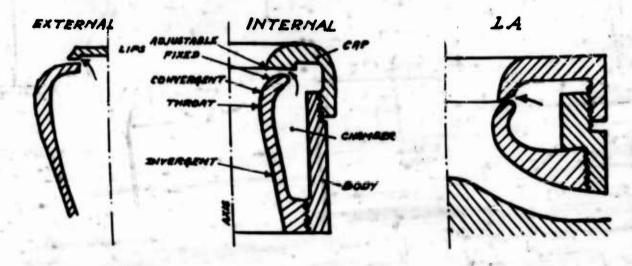
Having done this, we compared the performance of different nozzles belonging to the same category of homothetic or similar nozzles.

Finally, on the basis of the above-mentioned tests we were able to deduce which category of nozzles had the highest efficiency.

We also tried to make a qualitative study of the nozzles.

b) Terminology and definitions.

COANDA nozzles are of three different types, as shown in the figures below:



- <u>Tuyères externes</u>, extrêmement intéressantes pour l'expérimentation théorique mais sans intérêt pour l'Aérodyne.
- Tuyères internes, qui ont fait l'objet de ces essais.
- Tuyères du type "L.A.", sur lesquelles ont été effectués d'autres essais.

Description générale d'une tuyère interne COANDA :

Une tuyère interne COANDA se compose :

- d'un convergent-divergent présentant un col.
- Le convergent débute par une <u>lèvre</u> dite fixe, à facettes ou à profil continu. La coupe de cette lèvre est appelée <u>profil</u>. L'ensemble est entouré d'un <u>corps</u> concentrique, l'intervalle entre le corps de la tuyère et le système convergent-divergent formant la <u>chambre</u> de la tuyère.
- Cette chambre est fermée du côté convergent par un volume torique se vissant sur le corps. C'est le <u>chapeau</u> de la tuyère, dont la partie venant buter avec la lèvre fixe est appelée <u>lèvre mobile</u>.
- En dévissant le chapeau, les deux lèvres s'écartent et leur plus courte distance est appelée <u>ouverture réelle</u>: cette ouverture réelle n'est pas toujours facile à mesurer directement, et on préfère introduire une <u>ouverture dite "au pas"</u>, qui représente le déplacement du chapeau lorsqu'on le dévisse. La correspondance entre l'ouverture réelle et l'ouverture au pas est donnée pour chaque tuyère par un tableau.

c) Présentation des tuyères essayées :

Les tuyères sent groupées par familles. A l'intérieur d'une famille les tuyères peuvent être soit homothétiques (pour une ouverture nulle), soit semblables, c'est à dire de même section méridienne mais de diamètre au col différent.

Quatre familles de tuyères ont été essayées :

- Une famille de tuyères à facettes homothétiques (ce sont les tuyères 12, 160 et 22).
- Deux familles de tuyères à profil arrondi homothétiques (ce sont respectivement les tuyères IO2bis, I62, 202, 302bis, et les tuyères IO4, I64, 204 et 304).
- Enfin, une famille de tuyères à profil arrondi semblables (ce sont les tuyères IO2, 2O2 et 3O2).

Ces tuyères ont été réalisées en aluminium coulé. Ces prototypes, de réalisation très délicate, auraient dû être exécutés en bronze afin d'avoir une régularité riçoureuse des profils et un état de surface meilleur; le prix de revient de telles tuyères nous a fait adopter l'aluminium (matière moins chère, exécution plus rapide). Nous avons pu ainsi faire des essais comparatifs intéressants, cependant il est incontestable que

- External nozzles : of give interest for theoretical experimentation but of no interest as regal as the Aerodyne.
 - Internal nozzies: used for the tests in question.
 - "L.A." type nozzles: used for other tests.

General description of a COANDA internal nozzle:

- A COANDA nozzle consists of the following parts:
 - a convergent-divergent part presenting a throat.
 - the convergent starts with a so-called <u>fixed lip</u> whose profile may be continuous or present successive facets. The cross-section of this lip is called the <u>profile</u>. The whole is surrounded by a concentric <u>body</u>, the space between the body of the nozzle and the convergent-divergent forming the <u>chamber</u> of the nozzle.
- On the convergent side this chamber is closed by a toric element screwed onto the body. This is the <u>cap</u> of the nozzle, and its edge which can be screwed down to touch the fixed lip is called the <u>adjustable lip</u>.
- When this cap is unscrewed, the two lips move apart and the shortest distance between them is called the <u>real opening</u>: this real opening is not always easy to mesure directly, so that we prefer to take the so-called "<u>opening by pitch</u>", which measures the movement of the cap by unscrewing this cap. The relation of the real opening to the opening by pitch for each nozzle is given in a table.

c) Nozzles tested.

The nozzles are classified into categories. Within one category the nozzles may be homothetic (for zero opening) or similar, that is to say having the same meridian section but a different diameter of throat.

Four categories of nozzles were tested:

- One category of homothetic nozzles with facets (nozzles I2, I60 and 22).
- Two categories of homothetic nozzles with rounded profiles (nozzles IO2b, I62, 202, 302b, and nozzles IO4, I64, 204 and 304 respectively.
- One category with similar rounded profiles (nozzles IO2, 202 and 302).

These nozzles were cast in aluminium. Their construction was a very tricky job, and these prototypes should have been made of bronze in order to ensure the absolute regularity of the profiles and have a better surface. However, the high cost of such nozzles led us to adopt aluminium as a cheaper material and quicker to work on. We were thus able to make interesting comparative tests; however, it is quite certain that with mate-

des réalisations meilleures d'usinsge pourraient améliorer encore sensiblement le phénomène.

Utilisation de la tuyère : De l'air sous pression envoyé dans la chambre de la tuyère, en sort par la fente entre la lèvre mobile et la lèvre fixe. Le débit de cet air est appelé débit primaire. Le jet que constitue l'air primaire suit le profil de la tuyère en aspirant de l'air ambiant et le tout passe à travers le convergent-divergent. Le débit mesuré à la sortie du divergent est appelé débit total, lequel se compose donc de l'air primaire (débit primaire) et de l'air aspiré (air secondaire). Le rapport du débit total au débit primaire est appelé "induction". Le flux de quantité de mouvement ainsi créé exerce une force sur la tuyère. La composante de cette force suivant l'axe de la tuyère est appelée "traction".

d) Mesures :

Les mesures que l'on se proposait de faire étaient les suivantes :

- pression le long de la lèvre fixe,
- débit primaire,
- débit total,
- traction,
- température dans la chambre de la tuyère,
- température à la sortie du divergent,
- vitesse à la sortie du divergent,
- température du jet à la sortie de la fente,

toutes ces mesures pour différents réglages d'ouvertures et de pressions dans la chambre de la tuyère.

II. METHODE OPERATOIRE :

a) <u>Installation générale du banc d'essais</u>. (Les numéros mis entre parenthèses renvoient au schéma du banc d'essais comprenait : (d'essais.)

- Trois compresseurs de 25, IO, 7,5 CV., montés en série, débitant environ 0,45 Kg. d'air par seconde.

Cet air était accumulé dans deux réservoirs d'un volume total de 6 m3., pouvant supporter une pression de 7 kgs./cm2 (I8 et I9). Ces réservoirs étaient en liaison avec un réservoir dit "réservoir tampon" d'une capacité de 2 m3 (I5), dans lequel on s'arrangeait, par manoeuvres de vannes, pour avoir une pression constante de 4,5 kgs./cm2. De ce réservoir tampon l'air traversait deux débimètres de sensibilité différente (I4 et I5). Cet air passait ensuite dans un petit réservoir destiné à homogénéiser les caractéristiques physiques de la veine. L'air traversait alors un joint tournant (4), puis se rendait dans la chambre de la tuyère : celle-ci était suspendue à une balance pendulaire (6).

b) Mesure du débit primaire :

La gamme des essais nécessitait deux sensibilités de débimètres qui furent montés en parallèle. D'abord un débimètre à diaphragme "BERI" (I4), qui dans les conditions des essais (pression au diaphragme de l'ordre de

rial allowing of better machining the efficiency of the phenomenon could be still further increased.

Operation of the nozzle: Compressed air is sent into the chamber of the nozzle and emerges from the slot between the adjustable lip and the fixed lip. The air discharged through the slot is called the primary flow (primary air). The jet of primary air follows the profile of the nozzle, on its way inducing part of the surrounding air, and the resulting mixture passes through the convergent-divergent. The discharge measured at the exit of the divergent is called the total flow and thus consists of the primary air (primary flow) and induced air (secondary air). The ratio of the total flow to the primary flow is called the "induction". The momentum flux thus created exerts a force on the nozzle. The component of this force along the axis of the nozzle is called the thrust (referred to in the tables as traction).

d) Measurements:

The measurements undertaken were as follows:

- pressure along the fixed lip,
- primary flow,
- total flow,
- traction.
- temperature in the nozzle chamber,
- temperature at the exit of the divergent,
- velocity at the exit of the divergent,
- temperature of the jet at the exit of the slot,

all these measurements being taken for a series of different openings and pressures in the chamber of the nezzle.

II. OPERATIONAL PROCEDURE :

a) General equipment of the test bench. (The numbers in brackets are for (reference to the test bench (diagram.)

The test bench contained the following:

- Three compressors of 25, IO, 7,5 hp, mounted in series, their approximate output being 0.45 Kg of air per second.

This air was collected in two reservoir tanks having a total volume of 6 cubic meters, able to stand a pressure of 7 kg/cm2 (I8 and I9). These reservoirs were connected to a so-called "buffer tank" of 2 cubic meters capacity (I5), in which by means of a system of cocks we maintained a constant pressure of 4.5 kg/cm2. Coming from this buffer tank, the air passed through two flow meters of different sensitivity (I4 and I5). This air then passed into a small tank the purpose of which was to homogenize the physical characteristics of the stream. Then the air flowed through a turning joint (4) and went on into the nozzle chamber. The nozzle was suspended on a swing balance (I6).

b) Measurement of the primary flow:

The range of tests undertaken made it necessary to have flow meters of two sensibilities, which were mounted in parallel. First there was a "BERI" flow meter with diaphragm, which in the conditions prevailing

4,5 Kgs./cm2 à 20°) pouvait mesurer un débit de 50 à 500 grammes par seconde. Ensuite, un débimètre à diaphragme aussi, du type gyromètre "Houdec" (II), qui, toujoure sous les conditions des essais, pouvait mesurer un débit de 250 à I.300 grammes par seconde.

c) Mesure des Températures :

Les températures au niveau des débimètres étaient mesurées par des thermomètres spéciaux à mercure (I3).

La température au niveau de la tuyère était mesurée par des thermo-couples B.T.E. - C.T.E. (9).

d) Mesure des Pressions :

D'une façon générale, le terme "pressions" signifiera, dans ces essais, "pressions manométriques" et non "pressions absolues". La détermination de la répartition de pression le long du profil de la tuyère se fit au moyen de prises statiques reliées à l'intérieur de la chambre de la tuyère à des tubes de caoutchouc sortant de la tuyère à travers le corps de celleci au moyen de tubes de laiton rigides. Ces tubes de laiton étaient alors reliés par des tubes de caoutchouc souples à une batterie de manomètres (IO) différentiels à mercure. La pression dans la chambre de la tuyère était mesurée par un manomètre métallique, ou par un manomètre à mercure (5).

e) Mesures de traction :

La balance (6) était constituée de deux bras de levier horizontaux de chacun 2 m. de long; à un troisième bras de levier vertical était fixée la tuyère à essayer, de telle façon que l'axe de la tuyère soit, à quelques millimètres, situé à un mètre un point de rencontre géométrique des trois bras de levier de la balance. Le système des trois bras de levier reposait par l'intermédiaire de deux couteaux sur un socle rigide fixé au sol.

A l'arrêt, la balance était tarée de façon à ce que les deux bras de levier en prolongement l'un de l'autre soient effectivement horizontaux. En cours d'essais, la mesure de la traction s'effectuait par la mesure du couple produit par la balance; pour ce faire, on plaçait des poids sur des plateaux situés aux extrémités des bras de levier horizontaux de façon à amener effectivement ces bras de levier à l'horizontal. En fait, pour augmenter la précision et la rapidité des mesures, on fut amené à compléter ce système. A l'extrémité de l'un des bras horizontaux était pendue une chaîne dont l'extrémité libre pouvait être relevée et attachée à un point fixe indépendant de la balance par l'intermédiaire d'un moulinet; ce système permettait de charger d'une façon continue les plateaux de la balance.

f) Mesure du débit total :

Pour des raisons que nous expliquerons plus loin, le débit à la sortie du divergent n'a pu se faire qu'au tube de Pitot. Le tube de Pitot utilisé avait été construit et étalonné par le C.N.R.S. (Centre National de la Recherche Scientifique.)

La différence de pression était mesurée par un manomètre à eau.

during the tests (disphragm pressure approx. 4.5 kg/cm2 at 20°) could measure a flow of 50 to 500 grams per second. Then came another flow meter also with disphragm, of the "HONDEC" gyrometer type (II), which, in the given test conditions, could measure a flow of 250 to I,300 grams per second.

c) Temperature measurements :

The temperature at the level of the flow meters was taken with special mercury thermometers (I3).

The temperature at the level of the nozzle was measured by B.T.E. - C.T.E. thermocouples (9).

d) The term "pressure", used in reference to these tests, means gauge pressure and not absolute pressure. The distribution of pressure along the profile of the nozzle was determined by means of static-pressure connections, connected inside the nozzle chamber to flexible rubber tubes, these being connected to rigid brass tubes passing out through the body of the nozzle, where they were again connected to rubber tubes leading to a set of mercury differential-pressure gauges (IO). The pressure inside the nozzle chamber was measured by a metallic gauge or a mercury gauge (5).

e) Traction measurements:

The balance (6) was formed by two horizontal lever arms, each 2 meters long. The nozzle to be tested was attached to a third, vertical lever arm, in such a way that the axis of the nozzle was, to within a few millimeters, one meter from the geometrical point of intersection of the three lever arms of the balance. The element consisting of the three lever arms rested on two knife-edges attached to a rigid stand fixed to the ground.

The balance was adjusted so that when at rest the two lever arms lying in the same line were exactly horizontal. During the tests, the traction measurements were taken by measuring the couple produced by the balance. To do this, weights were placed on the plates at the extremities of the horizontal lever arms in order to bring them into the horizontal position. In order to increase the accuracy and rapidity of the measurements, we completed the system by hanging a chain from the end of one of the horizontal arms, which could be attached by means of a reel to a fixed point not connected with the balance. This system made possible a continuous adjustment of the level of the balance plates.

f) Measurement of the total flow.

For reasons which will be explained later, the discharge at the exit of the divergent could only be measured with a Pitot tube. The Pitot tube used was made and calibrated by the C.N.R.S. (National Center for Scientific Research).

The pressure difference was measured by a water gauge.

III. DISCUSSION ST PRECISION DES MESURES.

a) Incomputibilité entre la mesure de la traction et la mesure du débit total :

Le chambre de la tuyère était alimentée en air primaire par un seul orifice, ce qui constitue une source d'irrégularités dans l'alimentation et dans l'écoulement.

En outre, il est évident que, par l'existence même de l'Effet COANDA, la vitesse d'écoulement le long de l'axe de la tuyère est plus faible qu'au voisinage des parois, d'où la nécessité pour une mesure précise du débit total par un système à diaphragme d'une longue canalisation cylindrique à la suite du divergent pour homogénéiser la veine. Un tel système, lourd, encombrant, ne permet pas alors de mesures simultanées de tractions. La mesure de celles-ci nous paraissait plus intéressante que la mesure du débit total. En effet, théoriquement, la traction est égale au flux de quantité de mouvement sortant et une mesure précise de la vitesse à la sortie devrait permettre de calculer la traction; en fait, l'irrégularité de la tuyère fait que la quantité de mouvement n'est pas orientée suivant l'axe de la tuyère et la traction n'est plus égale, mais inférieure, au flux de quantité de mouvement sortant. On a donc été amené au système suivant : mesures directes des tractions au moyen de la balance sus-indiquée, mesures de la vitesse de sortie par sondages au Pitot en cinq points. On a tenté de régulariser un peu la veine en complétant la tuyère proprement dite par un divergent de réalisation quasi instantanée, formé de plaques de matière plastique lisse de poids négligeable et créant une perte de charge elle aussi négligeable.

Les vitesses de sortie indiquées dans les résultats des essais sont calculées d'après la moyenne des indications du Pitot et le débit total est calculé à partir de cette vitesse, de la section de sortie du divergent en matière plastique, en prenant pour densité de l'air celle correspondant à la température indiquée par le thermo-couple.

b) Précision de la mesure du débit primaire :

Le débimètre BERI (I4) a une précision de l'ordre de plus ou moins 5 grammes. Les essais faits avec le débimètre BERI correspondent à un débit primaire compris entre 50 et 500 grammes par seconde, et l'erreur relative est donc toujours comprise entre I et IO %.

Le gyromètre "HOUDEC" (II) ne donne pas une précision supérieure à 15 grammes.

Ce débimètre étant utilisé pour des débits supérieurs à 300 grammes/seconde, l'erreur relative est toujours inférieure à 5 %.

c) Précision de la mesure des températures :

La mesure des températures au niveau des débimètres a été faite par thermomètres spéciaux au mercure (I3), gradués en I/5ème de degré, à réponse rapide.

La précision était largement suffisante pour la mesure des débits.

La mesure des températures au niveau de la tuyère et à la sortie de la

III. DISCUSSION OF THE MEASUREMENTS AND THEIR PRECISION.

a) Discrepancy between the measurements of traction and total flow 1

The nozzle chamber was fed with primary air from a single orifice, which constituted a source of irregularity in the air supply and the flow.

Besides, it is clear from the mere existence of the COANDA Effect that the flow along the nozzle axis is slower than along the walls, whence the necessity for accurate measurement of the total flow by a diaphragm system placed in a length of cylindrical tube extending the divergent, in order to render the flow homogeneous. Such a system, heavy and combersome, does not permit of simultaneous traction measurements. These measurements had a greater interest for us than those of the total flow. Theoretically, the traction is equal to the momentum flux emerging from the nozzle, and accurate measurement of the exit velocity should enable us to calculate the traction. In actual fact, however, the irregularity of the nozzle prevents the momentum from being directed along the axis of the nozzle and the traction is no longer equal to, but less than, the momentum emerging from the nozzle. We were thus led to adopt the following practice : direct measurement of the traction by the balance refered to above, and measurement of the exit velocity by soundings with the Pitot tube at five points. We tried to regularize the stream a little by extending the nozzle proper with a divergent, devised on the spur of the moment, formed of sheets of smooth plastic of negligible weight and creating only a negligible loss of energy in the air flow.

The exit velocities shown in the results of the tests are calculated according to the mean of the Pitot tube readings and the total flow is calculated from this velocity, at the exit section of the plastic divergent, taking the air density corresponding to the temperature shown by the thermocouple.

b) Accuracy of the measurements of primary flow.

The BERI flow meter (I4) reads accurately to within approximately 5 grams. The tests made with the BERI flow meter were for a primary flow of between 50 and 500 grams per second, so the error is always between I and IO %.

The HOUDEC gyrometer (II) is only accurate to within I5 grams.

As this flow meter was used for flows above 300 grams per second, the error still remains less than 5 %.

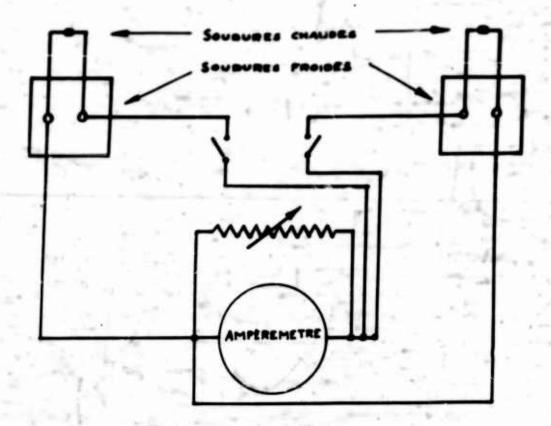
c) Accuracy of the temperature measurements.

The temperature at the level of the flow meters was taken by special quick-reading mercury thermometers (I3), graduated in fifths of a degree.

Their precision was quite adequate for flow measurements.

The temperature at the level of the nozzle and at its exit was measured

tuyère était faite par thermocouples (9) fournis par le C.N.R.S. Le schéme de l'installation était le suivant :

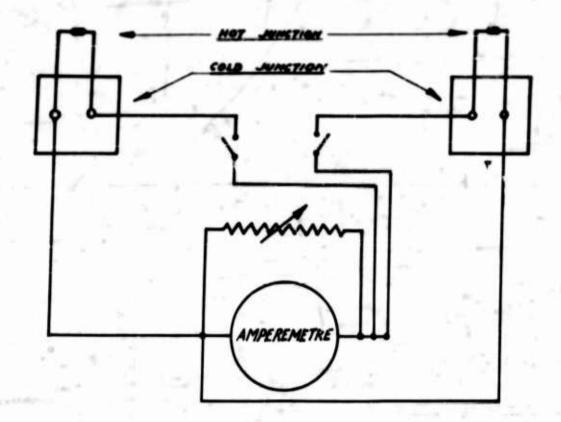


La soudure froide des thermo-couples était maintenue à température constante; la soudure froide baignait dans du mercure placé dans un tube à essais plongeant dans de l'eau contenue dans une bouteille Thermos, ellemême entourée d'une caisse emplie de sciure de bois. Malgré les fortes amplitudes de température atmosphérique (jusqu'à IO° en une heure), la température de la soudure froide ne variait pas de plus d'un dixième de degré en une heure. Le courant circulant dans les thermo-couples était mesuré par un micro ampèremètre A.O.I.P. Un shunt à résistance variable étalonné permettait de faire varier la sensibilité du dixième de degré au degré.

D'une façon générale, cette installation était du type utilisable pour l'exploration de la couche limite thermique, mais étant très sensible aux écarts de température ambiante et n'ayant pas été isolée, la précision des mesures est de l'ordre de plus ou moins 2/IOèmes de degré.

Les vitesses auxquelles étaient soumises les soudures chaudes des thermo-couples ont permis de négliger l'influence de la forme de la sou-dure et les courants de convexion du support de la soudure sur la température lue. L'un des thermo-couples était fixé à l'intérieur de la chambre de la tuyère, l'autre thermo-couple était placé à la sortie du divergent en plastique. Un système d'interrupteurs permettait des mesures quasi-instantanées de ces deux températures.

by thermocouples (9) supplied by the C.N.R.S. Their arrangement is shown in the following diagram:



The cold junctions of the thermocouples were maintained at constant temperature; the cold junction was immersed in mercury in a test tube standing in water contained in a thermos flask, the latter being in a wooden box filled with sawdust. In spite of considerable variations in the atmospheric temperature (up to IO° C in an hour), the temperature of the cold junction did not vary by more than a tenth of a degree in one hour. The current in the thermocouple circuit was measured by a micro-ammeter A.O.I.P. The sensibility could be varied from a tenth of a degree to one degree by means of a calibrated variable-resistance shunt.

In a general way, this system of thermocouples was of the type which can be used for exploration of the thermal boundary layer, but being very sensitive to changes in the surrounding temperature and not being insulated, the measurements were only accurate to within approximately 2/IOths of a degree centigrade.

The velocities to which the hot junctions of the thermocouples were exposed made it possible to disregard the influence on the temperature read of the shape of the junction and of the convection currents due to the junction holder. One of the thermocouples was fixed inside the chamber of the nozzle, the other was placed at the exit of the plastic divergent. A system of switches made it possible to take almost instantaneous measurements of these two temperatures.

d) Précision de la mesure du débit total :

La mesure du débit total est certainement la mesure la moins précise que nous ayons pu faire. On mesurait les vitesses autant que possible avec le Pitot et, quand le Pitot était insensible, avec un anémonètre. Le Pitot a été utilisé dès une vitesse de 5 m./sec., mais la répartition très complexe des vitesses à la sortie du divergent fait que la vitesse moyenne obtenue (par sondages en cinq points, rappelons-le), est peut-être assez loin de la réalité. Ceci peut conduire à des erreurs sensibles sur le débit total qui se répercuteront naturellement sur l'induction. Il est difficile de donner un ordre de grandeur de la précision; l'erreur relative est sans doute inférieure à IO % pour les essais sur les tuyères à facettes où les vitesses mesurées étaient grandes. La précision ne doit pas dépasser I5 % pour les mesures sur les autres tuyères. Il en résulte qu'en valeur absolue les inductions sont données avec une variation du chiffre significatif de plus ou moins une unité.

Notons que le divergent en plastique réalisé était homothétique pour une famille de tuyères.

e) Précision de la mesure des Tractions :

La présence du joint tournant suivi d'une durite et la longueur des leviers de la balance faisaient qu'à vide la balance était sensible à la traction de 20 grammes, mais en cours d'essais la disymétrie de l'écoulement donnait naissance à un couple agissant sur les couteaux de la balance, diminuant la sensibilité de celle-ci, et on ne peut pas prétendre à une précision supérieure à 50 grammes.

f) Précision de la mesure des Pressions :

Répartition de pression sur le profil : Le diamètre des prises statiques était de l'ordre de 8/IOèmes de millimètre. Sur une si faible distance le gradient de pression est capendant élevé puisque pour les tuyères à facettes la longueur d'une facette peut n'être que de quelques millimètres : la pression lue n'est donc qu'une pression moyenne. D'autre part, en cours d'essais, les niveaux de mercure dans les manomètres multiples pouvaient facilement osciller d'un centimètre (phénomène sans doute dû à la turbulence) : la précision des mesures des pressions sur le profil est de l'ordre de plus ou moins 5 mm. de mercure.

Pression dans la chambre de la tuyère: Pour les hautes pressions (supérieures à I kg./cm2), on utilisa un manomètre métallique (5) qui n'avait pas été reétalonné (ce qui est sans importance pour des essais comparatifs), et on ne peut prétendre à une précision supérieure à 50 grammes par cm2, ce qui devrait correspondre à une erreur relative inférieure à 5%. Pour les basses pressions (inférieures au Kilogramme/cm2.) le manomètre métallique était remplacé par un manomètre différentiel à mercure (étalonnage ci-joint), mais les erreurs de lecture dues à la parallaxe faisaient que la pression était obtenue à plus ou moins 5 grammes, ce qui assure une erreur relative toujours inférieure à IO %.

IV. INTERPRETATION POSSIBLE DES RESULTATS :

a) Les mesures les plus sûres réalisées sont les mesures de traction et de débit primaire, puis viennent les mesures de température qui, tout en étant sûres, restent difficiles à interpréter comme nous allons le voir. Viennent ensuite les mesures de répartition de pression sur le profil, de pression dans la chambre de la tuyère; enfin, les mesures les moins précises sont celles du débit total et de l'induction.

d) Accuracy of the measurements of total flow :

The least accurate of our measurements were certainly those of the total flow. We measured the velocities as far as possible with the Pitot tube, and when buyond the Pitot's range of readings, with an anemometer. The Pitot was used for velocities starting from 5 m./sec., but due to the very complex distribution of velocities at the exit of the divergent it is possible that the mean velocity obtained (by soundings at five points, as already stated) is perhaps rather far from correct. This could lead to appreciable errors in the total flow, which would naturally have repercussions on the induction measured. It is difficult to state the order of magnitude of the precision obtained; the relative error is no doubt under IO % for the tests on the nozzles with facets, where the velocities measured were high. The precision probably does not exceed I5 % in the measurements made on the other nozzles. As a result the absolute value of the induction rates is given with a variation of the significant figure of plus or minus one unit.

It should be noted that the plastic divergent made was homothetic for one category of nozzles.

e) Accuracy of the traction measurements.

The presence of the turning joint followed by a durite tube, and the length of the arms of the balance gave the latter a sensitivity, when unloaded, of 20 grams, but in the course of the tests the disymmetry of the flow gave rise to a couple acting on the knife—edges of the balance and reducing its sensitivity, so that we cannot assume accuracy to within less than 0,05 Kgm.

f) Accuracy of the pressure measurements.

Distribution of pressure along the profile: The diameter of the static pressure connections is of the order of 8/IOths of a millimeter. Over such a short distance the pressure gradient is still steep, since for nozzles with facets the length of a facet may be only a few millimeters: the pressure read is therefore only a mean pressure. In addition, during tests, the mercury level in the multiple gauges sometimes varied by as much as a centimeter (a phenomenon which was no doubt due to turbulence.) The pressure measurements along the profile are therefore accurate to within approximately 5 millimeters of mercury.

Pressure in the nozzle chamber: For high pressures (over I kg./cm2), we used a metallic (Bourdon tube) gauge (5) which had not been recalibrated (which does not matter in comparative tests) and the accuracy of the measurements cannot be greater than to the nearest 50 grams per cm2., which would correspond to an error of 5 %. For low pressures (less than I kg/cm2) the metallic gauge was replaced by a differential-pressure mercury gauge (see calibration table), but owing to the reading errors due to parallax the pressure noted was correct to within 5 grams, which means that the relative error was still below IO %.

IV. POSSIBLE INTERPRETATION OF RESULTS :

a) Of the measurements taken the most reliable are those of the traction and primary flow, then come the measurements of temperature which, though reliable, are difficult to interpret, as we shall see. Next come the measurements of pressure distribution along the profile, of the pressure in the nozzle chamber and finally the least accurate, namely, those of the total flow and the induction.

- b) La principale source d'erreurs provient de la difficulté que nous avons eue à établir un phénomène permanent. En effet, la consommation en air primaire était souvent supérieure à la capacité des compresseurs et il s'ensuivait une chute de pression sensible (jusqu'à 3 ou 4 Kgs.) dans les réservoirs extérieurs. La conséquence immédiate était une chute de température, une variation dans le débit primaire et, d'une façon générale, une variation du phénomène. C'est ce qui a conduit à faire des mesures aussi instantanées que possible des températures dans la tuyère et à la sortie de la tuyère, ces mesures n'étant intéressantes que dans la mesure où on les compare l'une à l'autre.
- c) D'une façon générale, on s'est efforcé de procéder à des mesures aussi instantanées et rapides que possible : la traction, la pression dans la chambre de la tuyère et le débit primaire étaient mesurés à peu près au même instant.
- d) Le rôle des conditions atmosphériques et surtout de la température ambiante est déterminant sur la nature des résultats, d'où la nécessité de mesures groupées dans un temps aussi court que possible.

e) Les améliorations futures :

Les différentes familles de tuyères essayées ont permis une étude comparative intéressante qui a mis en évidence l'intérêt du phénomène. A la suite de ces travaux d'approche et selon les profils définitivement choisis, une étude future nécessiterait des moyens plus précis et une installation infiniment plus coûteuse.

En effet, une étude très poussée des phénomènes nécessiterait des essais durant plus de deux minutes pour que l'on soit certain d'atteindre l'état de régime. Pour cela, il faudrait une réserve d'air (sous 7 à 8 kgs. de pression) de plus d'une tonne. Les vannes de règlage de pression devraient être automatiques. Le banc d'essais nécessiterait une gamme plus étendue de débimètres; les manomètres devraient être du type à couteau miroir; les manomètres multiples devraient être réalisés avec des tubes parfaitement calibrés. Il faudrait aussi faire une utilisation systématique de la photo. Un autre système de mesure des tractions devrait aussi être réalisé (piezoélectrique), et il faudrait pouvoir mesurer aussi bien la traction, suivant l'axe de la tuyère, que les couples à axe vertical. Ceci nécessiterait sans doute soit de monter la balance pendulaire sur un plateau tournant, soit de remplacer la balance pendulaire par une balance aérodynamique à câbles du type utilisé pour les essais de maquette en soufflerie, etc

V. DEPOUILLEMENT ET PRESENTATION DES RESULTATS :

a) <u>Débit primaire</u> :

Les débimètres avaient été étalonnés par les fabricants; les mesures nécessitaient des corrections de pression et de température.

b) Température :

On a procédé à l'étalonnage des thermo-couples pour la sensibilité la plus grande. Les essais de mesure de température du jet immédiatement à la sortie de la fente ont été faits; ils s'avèrent extrêmement délicats

- b) The chief source of errors arises from the difficulty we had in maintaining permanent conditions of the phenomenon being investigated. In point of fact, the consumption of primary air often exceeded the capacity of the compressors, which resulted in an appreciable fall in pressure (up to 3 or 4 kg.) in the external supply tanks. The immediate consequence was a fall in temperature, a variation in the primary flow and a general variation of the test conditions. This necessitated taking measurements as instantaneously as possible of the temperatures in the nozzle and at its exit, these two sets of measurements being of interest solely in their comparison with one another.
- c) In general, the measurements were made as rapidly and instantaneously as possible: the traction, the pressure in the nozzle chamber, and the primary flow were read at approximately the same instant.
- d) Atmospheric conditions and especially the temperature around the test bench affect the results, whence the necessity for grouping the measure—* ments in a minimum of time.

e) Future improvements:

The tests on different categories of nozzles allowed us to make an interesting comparative study illustrating the importance of the phenomenon. Following this preliminary work and depending on the profiles finally chosen, a future study would demand more accurate equipment and a far more costly installation.

A thorough study of the phenomena would in fact require tests lasting more than two minutes in order to be sure of having a stable flow regime. This would require an air reserve (under 7 to 8 kg. pressure) of more than a ton. The pressure-regulating valves should be automatic. The test bench would require a wider range of flow meters; the pressure gauges should be of the knife-edge mirror type; the multiple pressure-gauges should be fitted with perfectly calibrated tubes. Systematic use should also be made of photography. Another measuring system (piezo-electric) would be adopted for the traction, and it should be possible to measure the couples about a vertical axis as well as the traction along the main axis of the nozzle. This would doubtless require mounting the swing balance on a turntable, or replacing it by a force-measurement balance with cables of the type used for testing models in wind-tunnels, etc...

V. SORTING AND PRESENTATION OF RESULTS.

a) Primary flow :

The flow meters had been calibrated by the makers; the measurements necessitated corrections for pressure and temperature.

b) Temperature:

The calibration of the thermocouples was carried out for maximum sensitivity. Measurements of the temperature of the jet were made right at the exit of the slot; they proved extremely delicate due to the slight

à cause de la faible épaisseur du jet et du gradient de pression élevé qui fait que la soudure du thermo-couple était plaquée contre la paroi.

c) Vitesse :

On a calculé la vitesse moyenne à la sortie du divergent en prenant la moyenne des lectures du Pitot et en calculant la vitesse par la Loi de Bernoulli en prenant pour densité celle correspondant à la température indiquée par les thermo-couples; de là on passe au débit total en conservant la même densité.

d) Traction :

Il a été procédé à l'étalonnage du couple dû au vrillage de la durite mise sous pression. En outre, il a été procédé à des essais comparatifs systématiques de traction pour déceler le rôle du divergent en plastique; pour cela, on procédait, dans des conditions identiques de pressions et d'ouvertures, à des mesures de traction pour la tuyère munie du divergent plastique et sans le divergent plastique.

e) Pression sur le profil :

Les mesures en millimètres de mercure ont été traduites en millimètres d'eau et reportées en ordonnées sur des courbes où l'abscisse est égale à l'abscisse curviligne le long du profil comptée à partir de la première prise de pression (courbe en développée).

f) A titre indicatif, notons qu'il a été procédé à plus de 650.essais; chaque essai comporte en moyenne 30 mesures, soit au total I9.500 mesures, et le dépouillement d'un seul essai comporte 35 opérations (corrections, moyennes, traduction en unités cohérentes, etc...), soit au total 22.750 opérations.

Les essais proprement dits ont nécessité en permanence la présence de six personnes.

La mise au point du banc d'essais (après montage) a demandé près de quinze jours:

Les dépouillements ont demandé plus d'un mois de travail, à cinq personnes.

g) Présentation des résultats :

Pour chaque tuyère essayée on trouvera successivement :

- un profil de lèvre fixe avec principales dimensions de la tuyère et tableau de correspondances des ouvertures au pas et ouvertures réelles.
- un tableau des mesures (sauf pression le long des profils et essais comparatifs de traction).
- la courbe du débit primaire en fonction de la pression dans la chambre de la tuyère (à iso-ouvertures au pas).
- les courbes de débit total en fonction de la pression dans la chambre de la tuyère (à iso-ouvertures au pas).

thickness of the jet and the steep pressure gradient which meant that the junction of the thermocouple was constantly being forced against the slot wall by the suction.

c) Velocity :

The mean velocity at the exit of the divergent was calculated by taking the mean of the Pitot readings and calculating the velocity according to Bernoulli's law, while taking as density that corresponding to the temperature shown by the thermocouples; whence the total flow is obtained retaining the same density.

d) Traction:

The couple resulting from the twisting of the durite tube under pressure was duly calibrated. Further systematic comparative tests of the traction were carried out to discover the effect of the plastic divergent. For this purpose measurements were taken, under identical conditions of pressure and opening, of the traction of the nozzle with and without the plastic divergent.

e) Pressure on the profile :

The measurements in millimeters of mercury were translated into millimiters of water and are shown as ordinates of the curves where the abscissae represent the curvilinear distances along the profile taken from the first pressure recording on the developed curve.

f) As an indication of the work performed, it may be noted that over 650 tests were made, each involving an average of 30 measurements, or a total 19,500 measurements, and the sorting out, plotting and tabulation of the results of a single test includes 35 operations (corrections, averages, conversions into coherent units, etc...) which makes a total of 22,750 operations.

The actual tests necessitated the continuous presence of six people.

The preparation of the test bench (after erection) took nearly two weeks.

The sorting, tabulation and plotting of results required the work of 5 persons for over one month.

g) Presentation of results :

For each nozzle tested we have :

- a profile of the fixed lip with principal dimensions of the nozzle and a table showing the relations of opening by pitch to real opening.
- a table of measurements (except in the case of pressure along the profiles and comparative traction tests).
- the primary flow curve as function of the pressure in the nozzle chamber (at equal openings by pitch).
- the total flow curves as function of the pressure in the nozzle chamber (at equal openings by pitch)

- les courbes d'induction, en fonction de la pression dans la chambre de la tuyère (à iso-ouvertures au pas).
- les courbes de traction en fonction du débit primaire à iso-ouvertules pas et iso-pression dans la chambre de la tuyère.
- une série de courbes donnant la répartition des pressions sur les profils à iso-pression dans la chambre de la tuyère (autant de tableaux de courbes que d'ouvertures essayées).

Tous les résultats donnés sont des résultats nets, sauf pour les pressions dans la chambre de la tuyère inférieures à I Kg./cm2., pour lesquelles il faut tenir compte des courbes d'étalonnage.

Les commentaires de ces différents essais seront présentés à la suite de l'ensemble des courbes.

Fig. I. Schéma du banc d'essais.

Fig. II. Vue d'ensemble du banc d'essais.

Fig. III. Le réservoir tampon et les débimètres.

Fig. IV. Détail des débimètres et des appareils donnant les conditions atmosphériques.

Fig. V. Les manomètres multiples à mercure.

Détail de la balance (Joint tournant, durite et couteaux, etc ...)

Fig. VI. Le micro-ampèremètre et les bouteilles Thermos.

Fig. VII. La balance. Détail du dispositif à chaîne.

Fig.VIII. Tuyère "302" en essais.

Fig. IX. Etalonnage du manomètre différentiel à mercure.

- the induction curves as function of the pressure in the nozzle chamber (at equal openings by pitch).
- the traction curves as function of the primary flow at equal openings by pitch and equal pressure in the nozzle chamber.
- a series of curves giving the pressure distribution along the profiles at equal pressure in the nozzle chamber (as many curve sheets as openings tested).

All results given in this report are net-results, except for pressures in the nozzle chambers below I kg./cm2., where reference must be made to the calibration curves.

The comments on these different tests follow all the curves.

Fig. I. Diagram of test bench.

Fig. II. General view of test bench.

Fig. III. Buffer tank and flow meters.

Fig. IV. Flow meters and apparatus for indicating atmospheric conditions.

Fig. V. Set of mercury differential pressure gauges.

Balance, showing turning joint, durite tube, knife-edges, etc ...

Fig. VI. Micro-ammeter and thermos-flask.

Fig. VII. Balance, showing chain device.

Fig. VIII. "302" nozzle being tested.

Fig. IX. Calibration table of mercury differential pressure gauge.

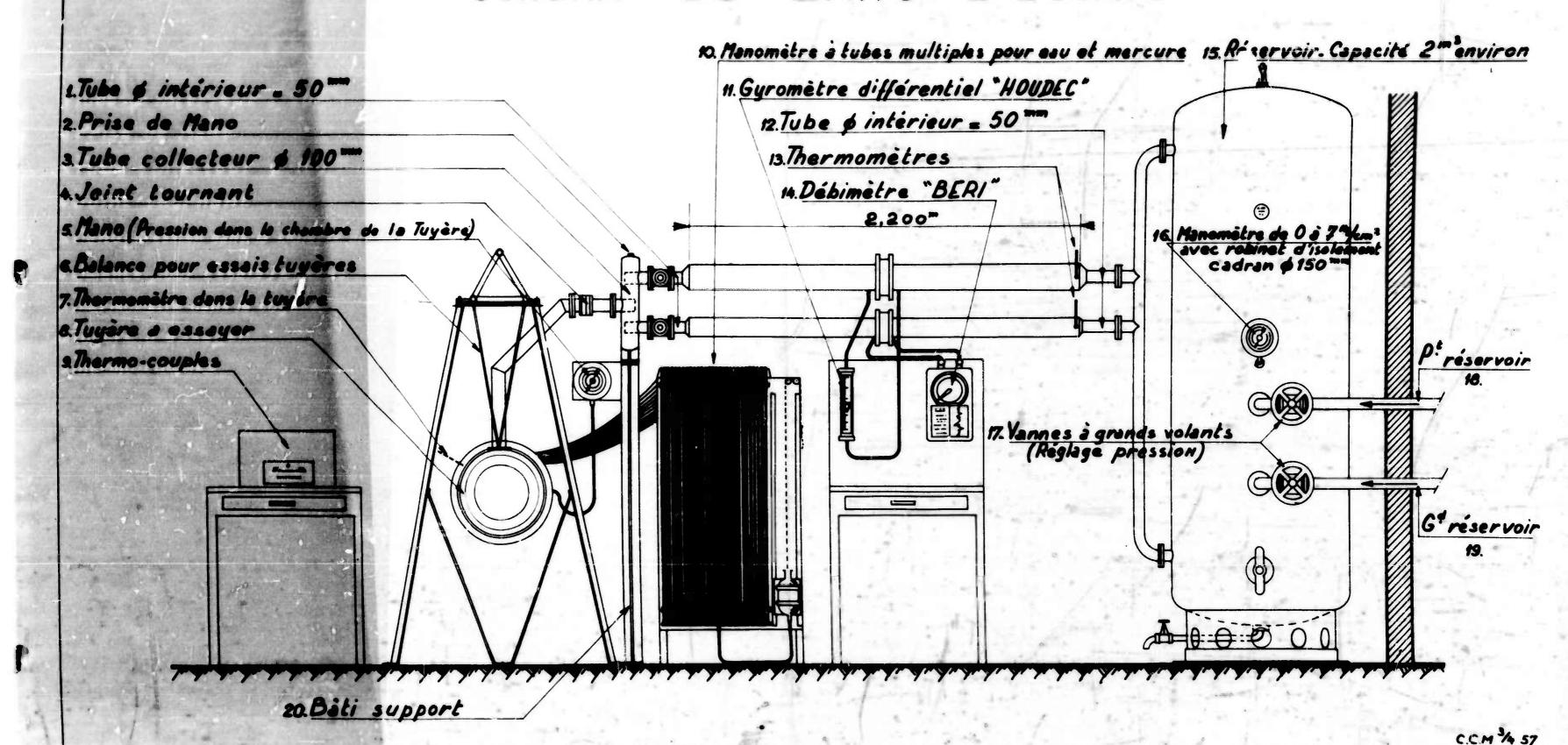
SCHEMA DU MANC D'ESSAIS

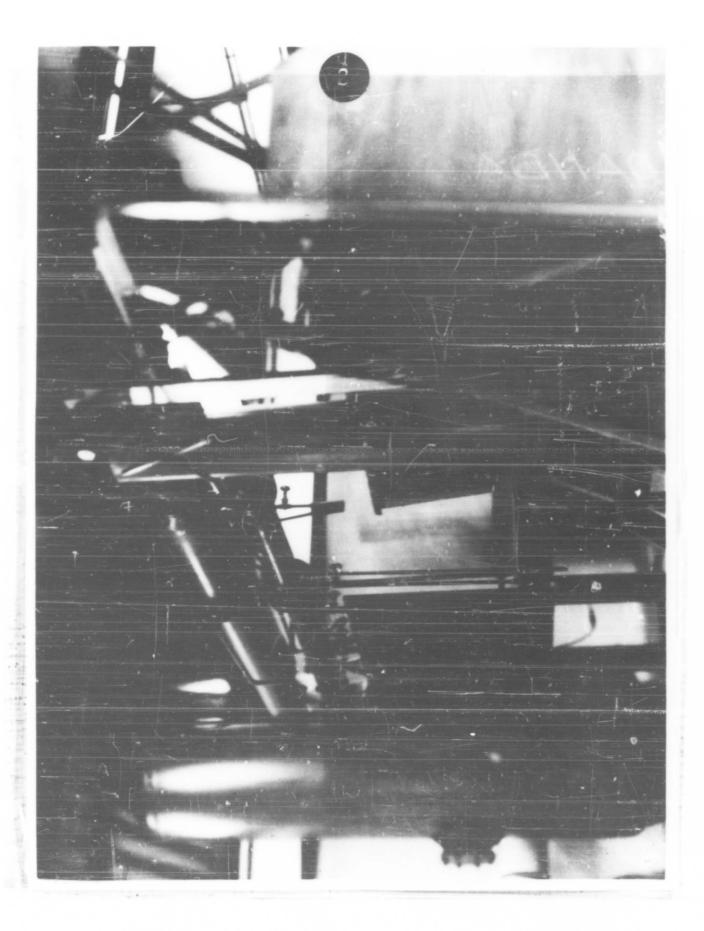
- I. Tube # intérieur 50 mm.
- 2. Prise de Mano.
- 3. Tube collecteur # 100 m.
- 4. Joint tournant.
- 5. Mano (pression dens la chambre de la Tuyère).
- 6. Belance pour essais Tuyères.
- 7. Thermomètre dens la Tuyère.
- 8. Tuyère à essayer.
- 9. Thermo-couples.
- IO. Menomètre à tubes multiples pour eau et mercure.
- II. Gyromètre différentiel "Houdes".
- I2. Tube # intériour = 50 mm.
- I3. Thermometres.
- I4. Débimètre "Beri"
- I5. Réservoir, Capacité 2m3. environ.
- I6. Manomètre de O à 7 Kg./cm2, avec robinet d'isolement, cadran ISO mm.
- I7. Vannes à grands volants (Réglage pression).
- 18. Petit réservoir.
- 19. Grand réservoir.
- 20. Båti support.

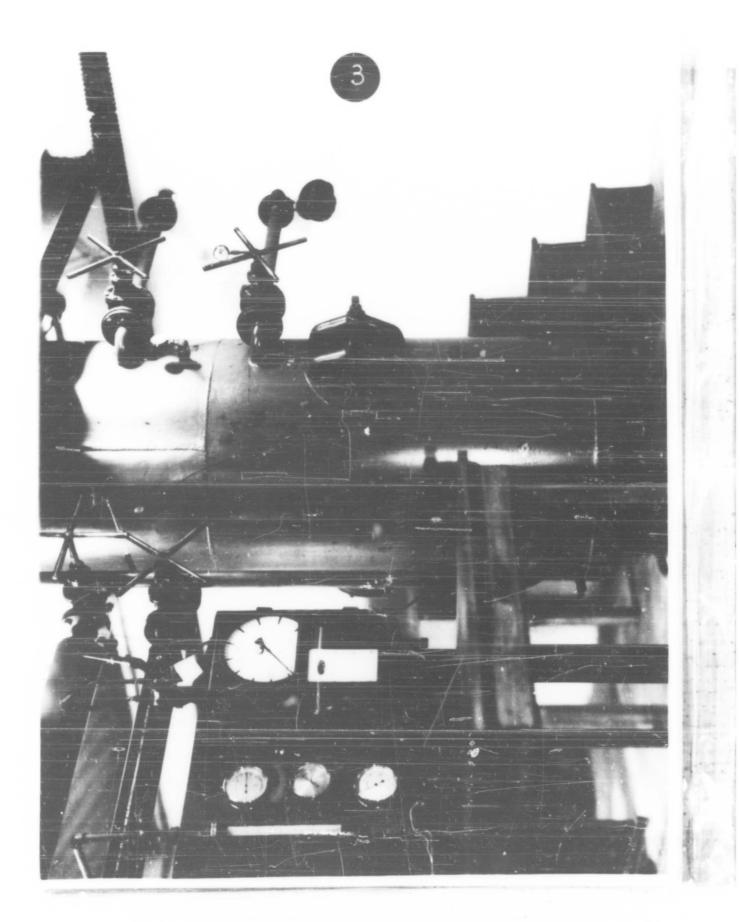
DIAGRAM OF THE TEST BENCH

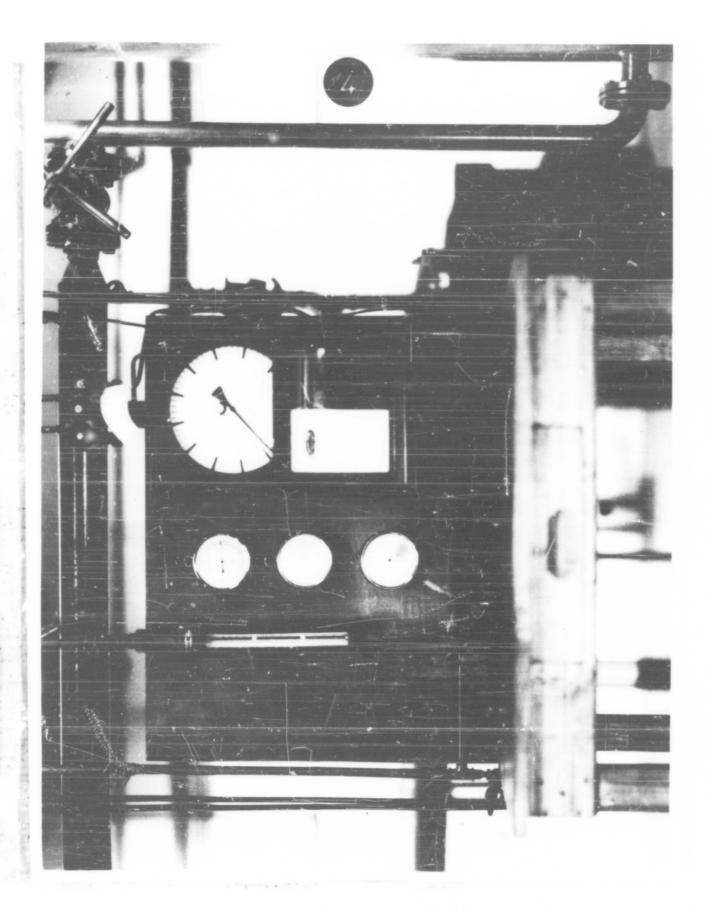
- I. Tube, internal \$ 50 mm.
- 2. Pressure gauge orifice.
- 3. Manifold 6 100 mm.
- 4. Turning joint.
- 5. Pressure gauge (pressure in nozzle chamber).
- 6. Balance for nozzle tests.
- 7. Thermometer inside nozzle.
- 8. Nozzle being tested.
- 9. Thermocouples.
- IO. Multiple-tube pressure gauge for water and mercury.
- II. "Houdec" differential gyrometer.
- I2. Tube, internal \$ 50 mm.
- I3. Thermometers.
- I4. "Beri" airflow meter.
- I5. Reservoir, approx. 2 m3 capacity.
- 16. Pressure gauge for 0 to 7 kg./cm2 with stop cock. Dial Ø 150 mm.
- I7. Shutter controls (pressure regulation).
- 18. Small reservoir.
- 19. Large reservoir.
- 20. Supporting framework.

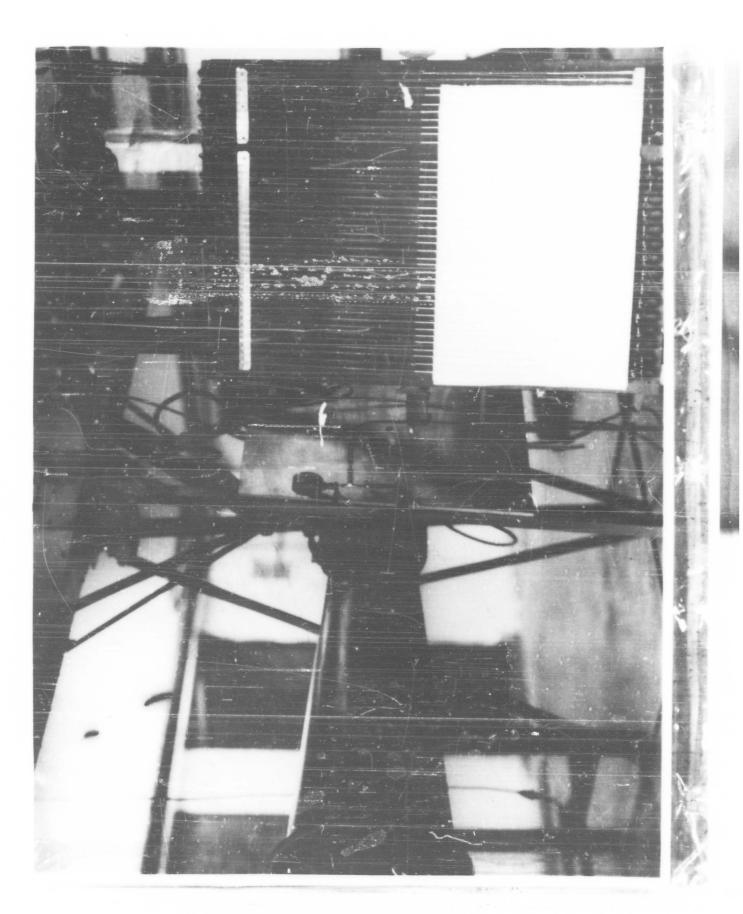
SFERI - COANDA SCHEMA DU BANC D'ESSAIS

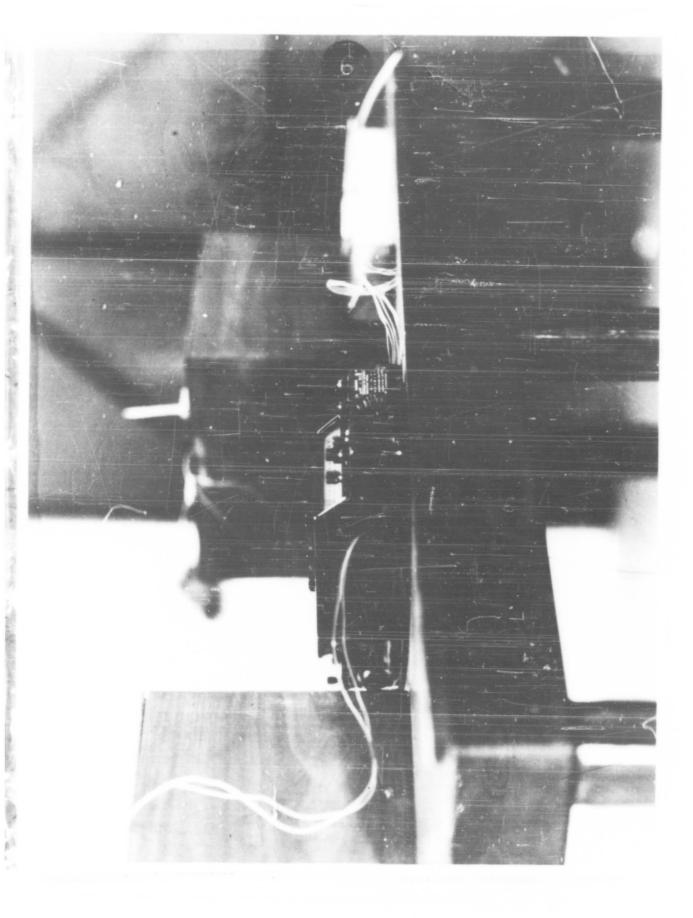


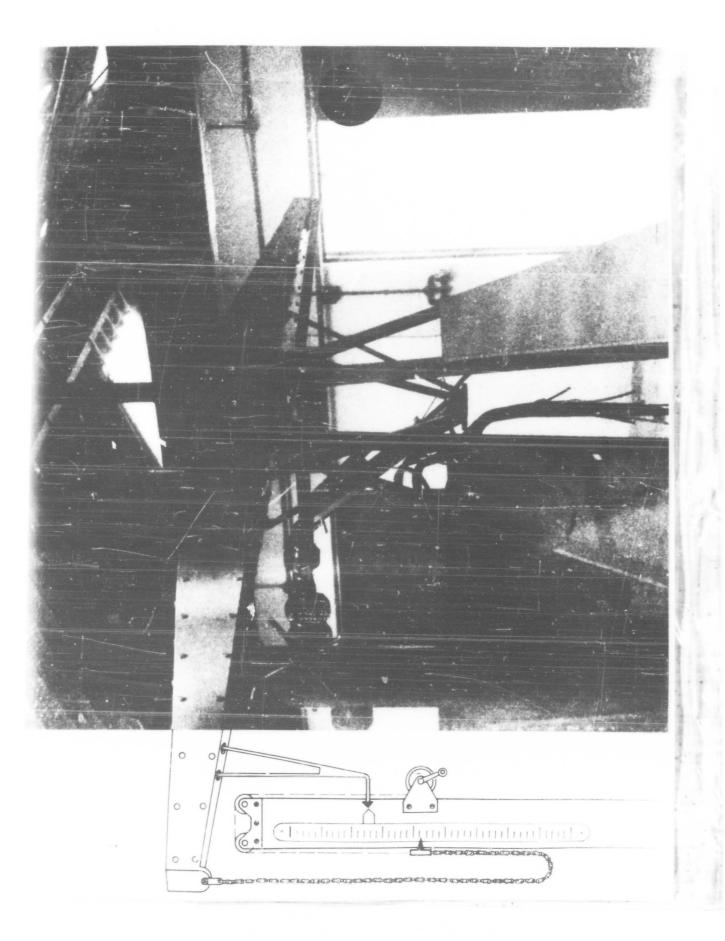


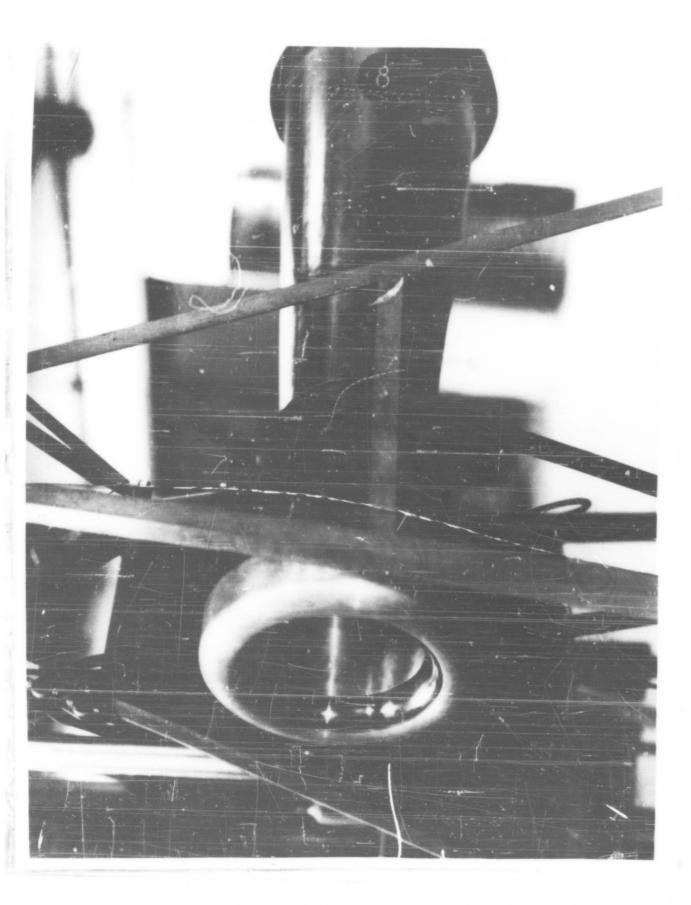














Etalonnage du manomètre différentiel à mercure donnant la pression dans la chambre de la tuyère. Calibration of the mercury differential-pressure gauge giving the pressure in the nozzle chumber.

Pression lue Pressure read	: Pression réelle : Real pressure :
I	I,030
0,9	0,925
0,8	0,817
0,7	0,713
0,6	0,615
0,5	0,512
0,4	0,411
0,3	0,309
0,2	0,205
O, I	0,105

Conditions de l'étalonnage:

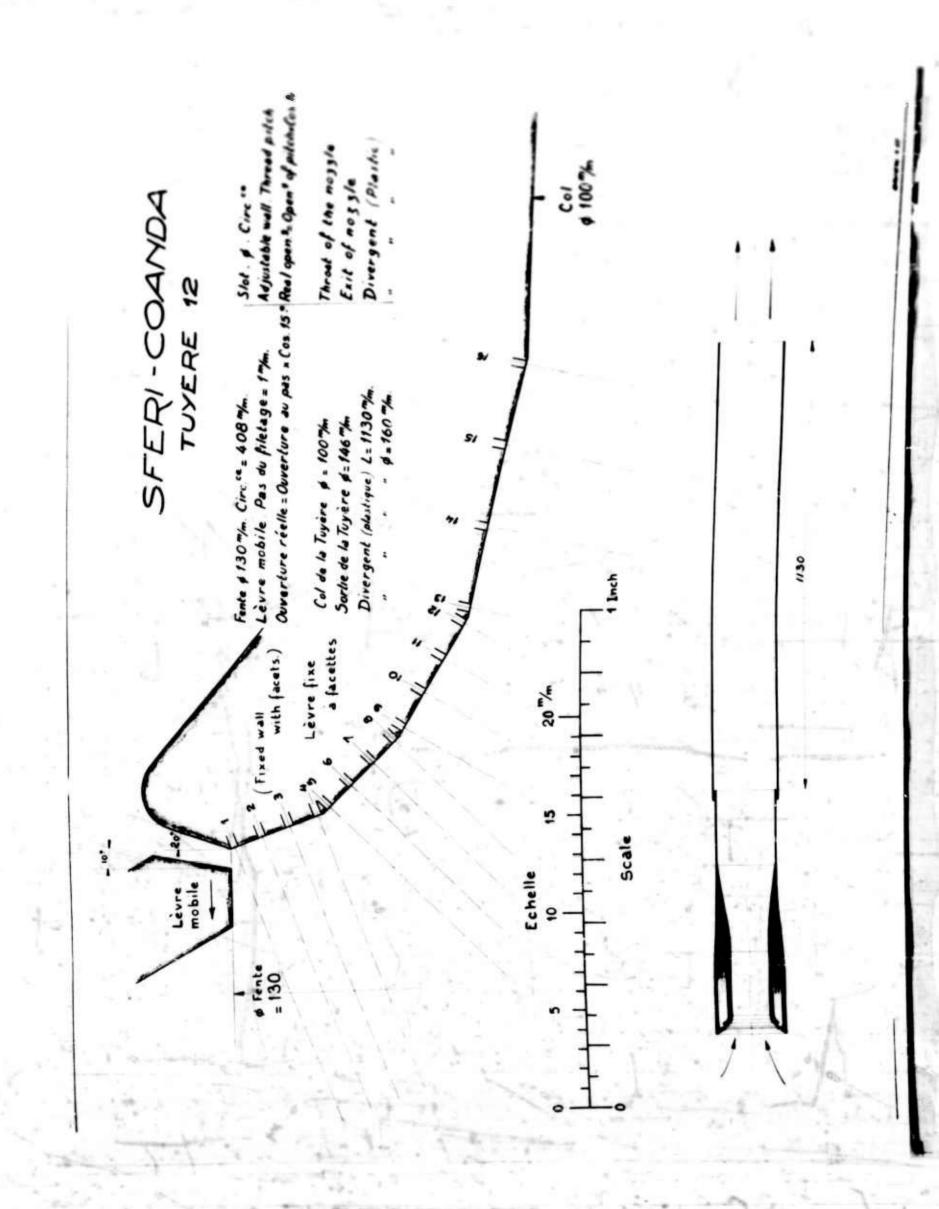
Calibration conditions :

- Pression barométrique	763 mm. de mercure	- Barometric pressure	763 mm. of mercury
- Humidité relative	48 %	- Relative humidity	48 %
- Température ambiante	H 2007 1927	- Ambient temperature	16° C

RESULTATS

RESULTS

ı.	Famille de tuyères	I.	Category of homothetic nozzles				
	facettes :		301	with facets			
	Tuyère	12		Nozzle		12	
	""	160			••••	160	
	nn	22	*	**	••••	22	
II.	Famille de tuyères profil arrork! :	homothétiques à	II.	Category of with rounded	homother profile	tic no	zzles
	Tuyère	IO2 bis		Nozzle	••••	102	b
	nn	162				162	4
	n.u	202		H 11	••••	202	
	••••	302 bis		11 11	••••	302	b
III.	Famille de tuyères	homothétiques à	III.	Category of	homothet	tic no	zzles
	prof'l arrondi :			with rounded	profile		
	Tuyère	104	11 (2)	Nozzle	••••	104	
	и и	164		H 11	• • • •	164	
	mm	204			••••	204	
	11 11	304		ин	••••	304	
TV	. Famille de tuyères	semblables à	IV.	Category of	similar	nozzl	es with
24.	profil arrondi :	4 1 72		rounded prof	ile :		
	Tuyère	102		Nozzle		102	
4	un	202 (commune à la deuxième	-Barrell State of Sta		••••	202	(common to
		(famille.				0.00	(category.
		302		пп	j=	302	

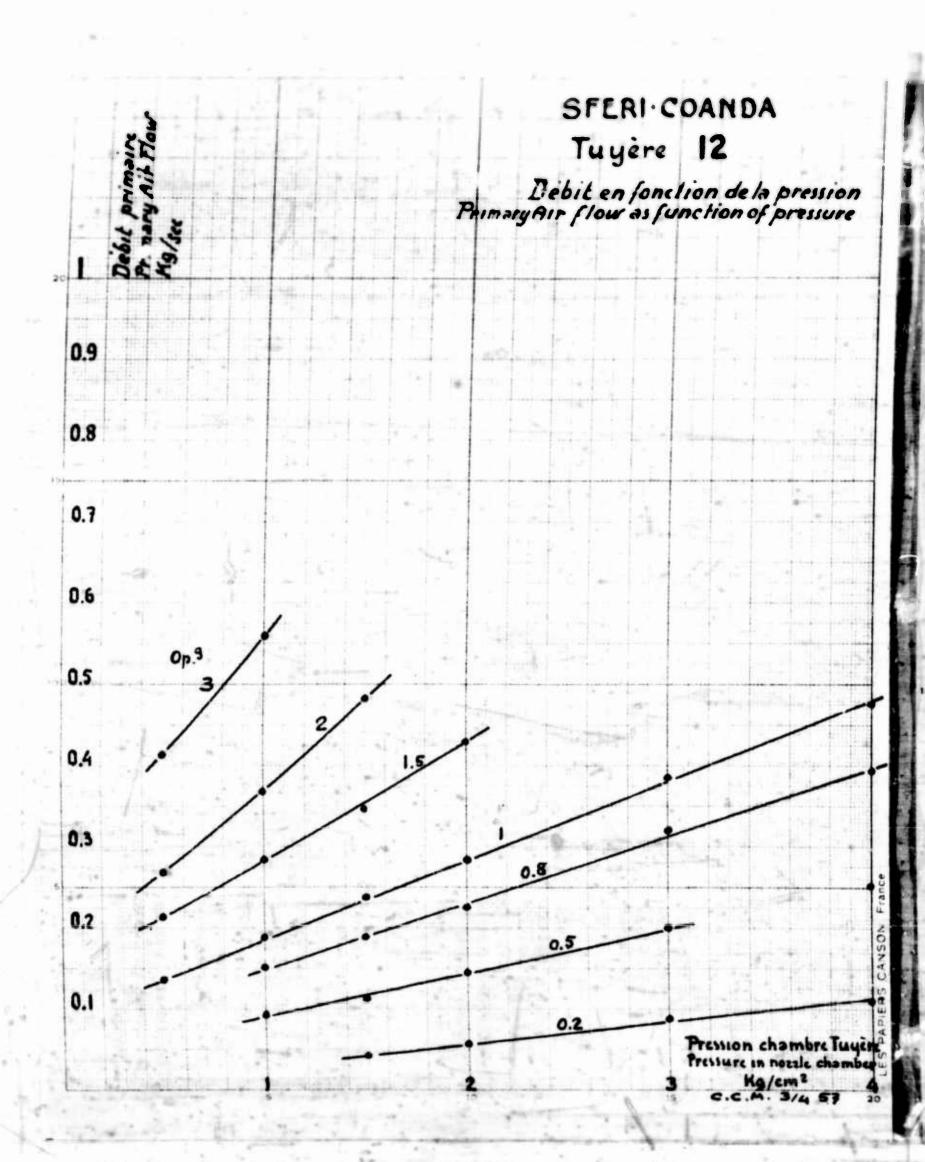


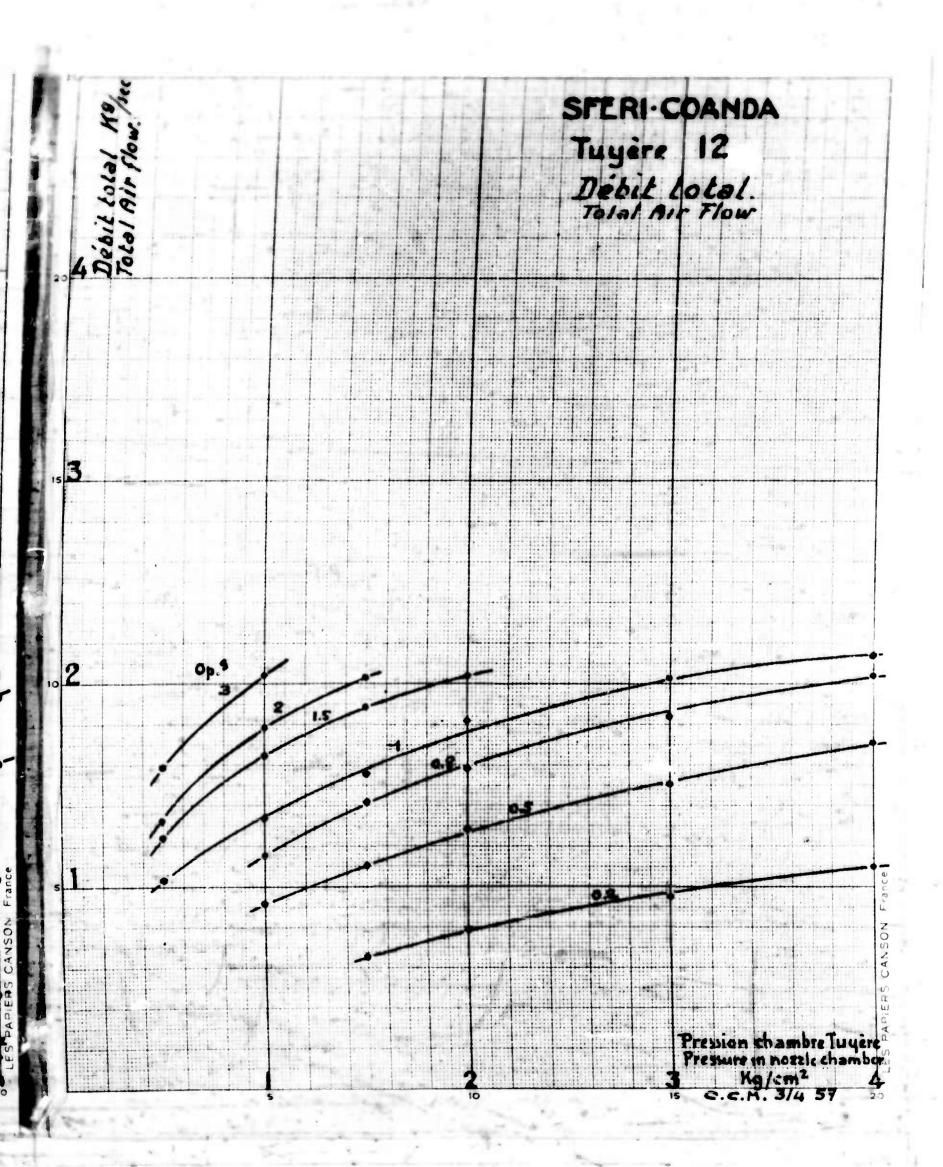
SFERI-COANDA MOZZLE 12

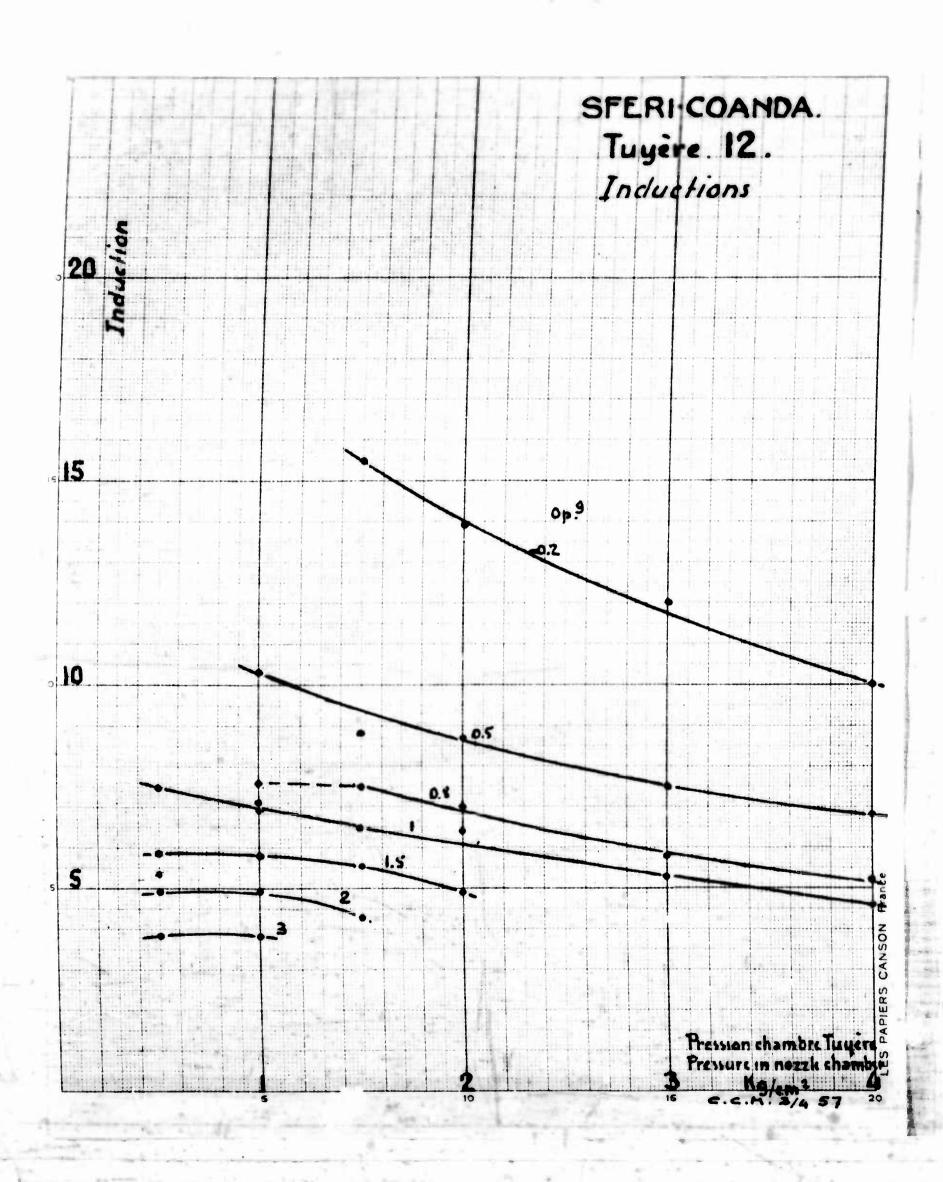
16.5 16 16.5 16, 17.5 17.1 16.7 16.7 16.7 16.7 16.7 16.7 16.7	OPENING BY PITCH mm	0,2	0,2	0,2 0,2 0,2 0,2	0.2	0,5	0,5	0,5	0,5	5'0	0.0	00		•	:	
16,5 16 16,5 16,5 16,7 16,7 17,1 16,7 16,7 14,8 1-,9 18,3 18 17,9 17,7 17,6 17,3 17,2 17,5 17,2 15,4 15,4 26,7 37,7 38,8 44,8 37,7 45,3 52,7 61,6 70,2 47,6 57,9 0,042 0,058 0,079 0,100 0,000 0,252 0,100 0,042 0,058 0,079 0,100 0,000 0,252 0,100 0,042 0,058 0,079 0,100 0,000 0,252 0,100 15,5 13,9 12 10 10,3 0,8 0,7 7,5 6,9 7,6 7,5 1,770 2,710 3,980 5,4 3,240 4,672 6,310 0,375 11 5,24 7,27 16 18 18 18 18 18 15 775 75 10	PAESSURE NOTILE CHAMBER "5/6"	1,5	α,	•	•		1,5	~	~	•	•	1.5), 1	
18,3 18 17,9 17,7 17,6 17,3 17,2 17,5 17,2 15,4 15,4 26,7 37,7 38,6 44,8 37,7 45,3 52,7 61,6 70,2 47,6 57,9 26,7 37,7 38,6 44,8 37,7 45,3 52,7 61,6 70,2 47,6 57,9 26,0 27,9 0,99 0,10 0,092 0,10 1,285 1,505 1,70 1,60 1,420 15,5 13,9 12 10 10,3 8,8 8,7 7,5 6,9 7,6 7,5 1,770 2,710 3,900 5,4 3,240 4,672 6,310 8,375 11 5,24 7,27 165 765 765 766 765 765 765 765 769 769	TEMPERATURE NOZELE CHAMBER "C	16,5	9	16,5	8,5	16,7	16.7	17.1	16.7	16.7	14.0	1		• 37	. :	
26,7 37,7 38,6 44,8 37,7 45,3 52,7 61,6 70,2 47,6 57,9 0,000 0,002 0,015 0,15 0,15 0,15 0,15 0,15 0,15 0,1	TEMPERATURE EXIT "C	10,3	9	6.7	17.7	17,6	17.3	17.2	5%	17.2	15,4	15,4			, ,	
0,042 0,058 0,079 0,110 0,000 0,126 0,147 0,200 0,252 0,162 0,169 0,165 0,170 0,790 0,142	VELOCITY EXIT "/S	26,7	37,7	38,8	8'74	37.7	45,3	52.7	9',9	70,2	47.6	57.9		25		
8,650 0,730 0,946 1,100 0,920 1,100 1,205 1,505 1,710 1,160 1,420 1,55 13,9 12 10 10,3 0,9 0,7 7,5 6,9 7,6 7,5 7,5 1,5 7,5 7,5 7,5 7,5 7,5 7,5 7,5 7,5 7,5 7	PRIMARY AIR "3/5	2400	950	0,079	0110	0,000	92/0	0,147	0,200	0,252	2510	0.10		0 32	750	
15,5 13,9 12 10 10,3 0,8 0,7 7,5 6,8 7,6 7,5 1,7 1,7 1,7 1,9 1,9 7,5 1,7 1,7 1,7 1,9 1,9 7,5 1,7 1,7 1,7 1,7 1,7 1,7 1,7 1,7 1,8 1,8 1,8 1,8 1,8 1,8 1,8 1,8 1,8 1,8	TOTAL AM "9/5	0650	0,730	9460	1,100	0.920	1,100	1,205	1505	1,740	1,160	1420		/	2000	
1,770 2,710 3,900 5,4 3,240 4,672 6,310 0,975 11 5,24 7,27 765 765 765 765 765 765 765 765 765 76	AIR INDUCTION RATIO	15,5	13,9		0/	10,3	8'8	8,7	2,5	6,9	26	7.5			20'5	
165 765 765 766 765 765 765 765 769 769	TRACTION Ny	1,77	2.710	3,900	5,4	3,240	4,670	6,310	575,0	*	5,24	7.27		3	3,5	
01 24 24 24 84 84 84 84 84 84 84	ATMOSPHERIC PRESSURE THE /49	765	765	765	292	765	28	765	385	765	769	769	260	**		
26. 2,5.	ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C	2 9	9 8	9 1	9 6	17.5	17.5	5'4	5'4	9 (15,5	15.5	15,5	15,5	2,5	

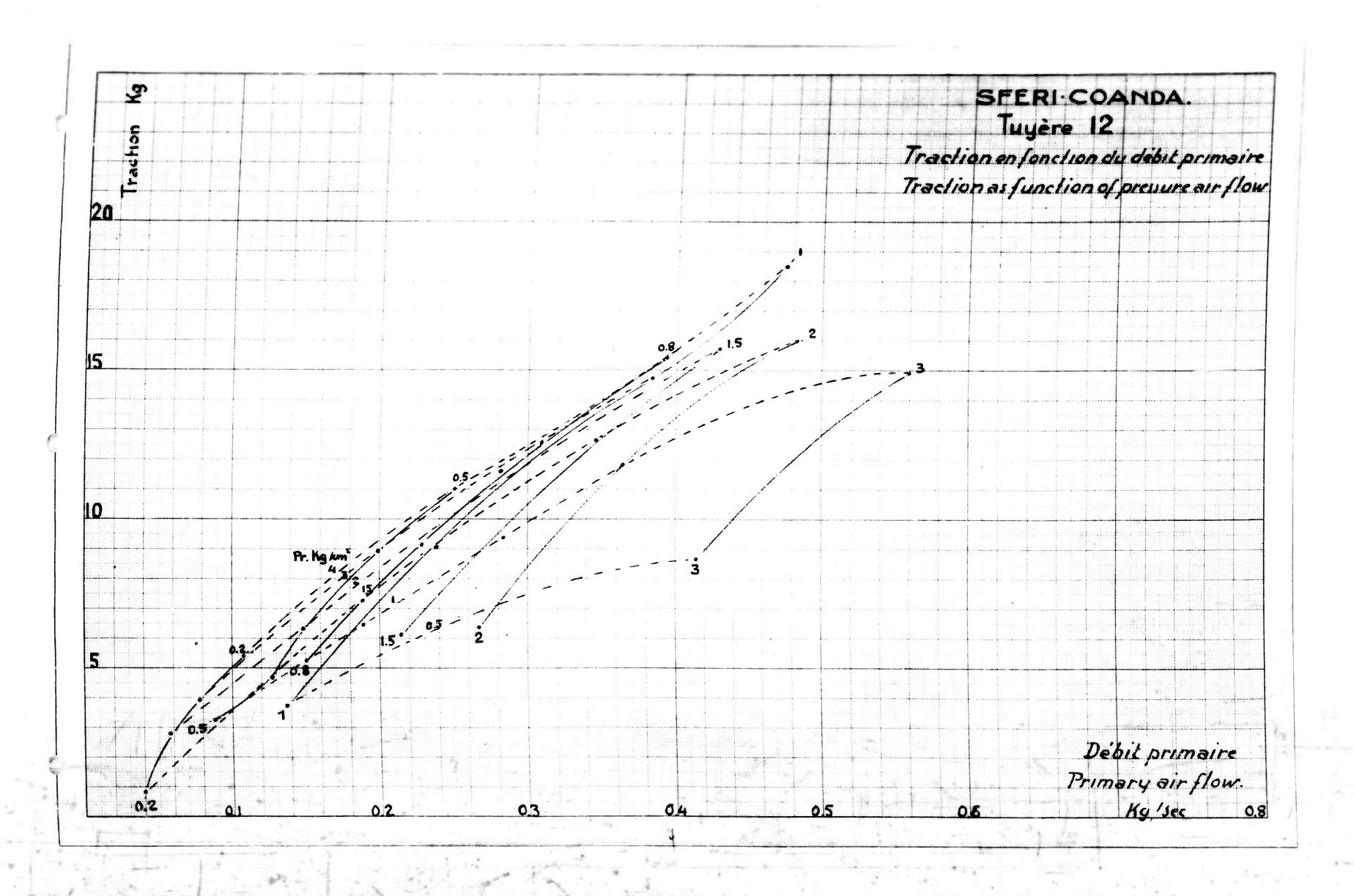
OPENING BY PITCH THE	•	,	•				1,5				~	~		c		
PAESSUAL MOZZIE CHAMBER "3/6" 0,5 1	0,5	•	2 51	~	9	4	0,5				5.0	_		, .		
TEMPERATURE HOTZLE CHAMBER C 14,7 14,5 14,5 14,2 14,7	14.7	14,5	5'11	14.2	14.7	4	151	Z	14.3		14.7	13.4		3		
Ų	15,9	6'51	15,9 15,9 15,6 15,3 14,3	15,3	14,3	1	16,2				16.5	*				
	914	24.7	54,7 63,6 73,5 80,0 87,6	73,5	90'0	916	50'8				53.6	73.2				
PRIMARY AIR 13/5	0,137	6010	0,137 0,109 0,239 4282 0,304 0,474	4282	1980	9/4/0	0,215				036	0.367				
TOTAL AIR "9/5	1,020	1345	1,020 1,345 1,560 1,610 2,02 2,156	1,800	2,02	2,150	1,246				1,320	7385				
AIR MOUCTION RATIO	2,5	131	7,5 7,1 6,5 6,4 5,3 4,5	4'9	5,3	9'4	9'5				2	4.9				
TRACTION AS	3,720	6,440	3,720 6,440 9,070 1(610 14,788 15,50	11610	14,780	19,500	6,720			01.51	6350	1100	16,070		A. 900	
ATMESPHERIC PRESSURE THE /Hg	237 237 237 237 237 239	265	36	3/	32	92	770		3	769	770	770				
	9	4	91 91		15,5 15,5 15,5	15,5	16,5	9	%	2	16,9	16.9	2 4	2	2	
ATMOSPHERIC HUMIDITY %	100	100	100 100 100 100 100 100	001	001	001	100		100	100	66					

CCM 3/2 57









NOZZLE

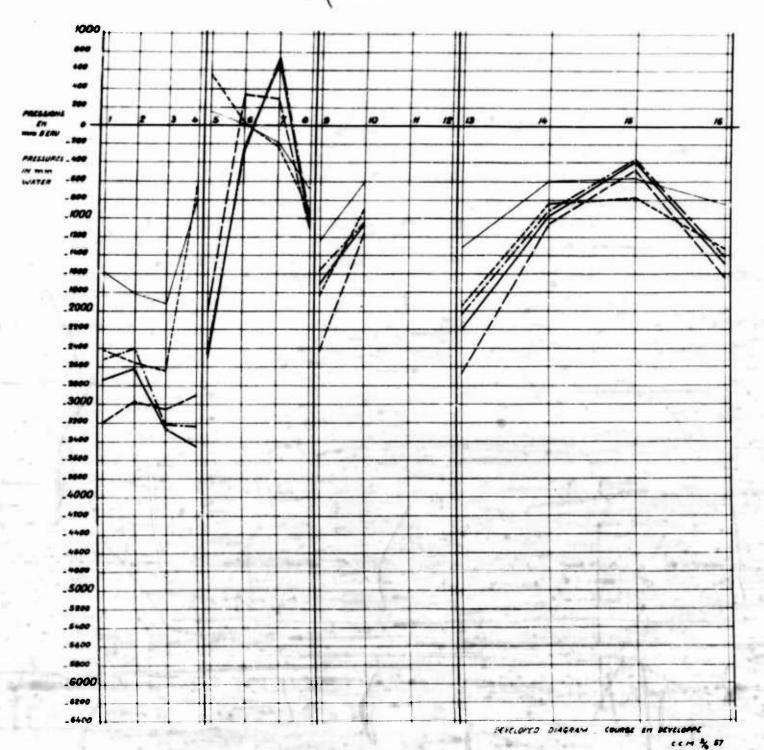
PROPERTY OF THE PROPERTY OF TH

PRESSURE IN MOZZLE CHAMBLE IND DEMARY

TUYERE 12

PALSSION BAPOMETRIQUE 165 "THIS TEMPERATURE AND MATERIAL 17,5 °C HUMBITE RELATIVE 96 %

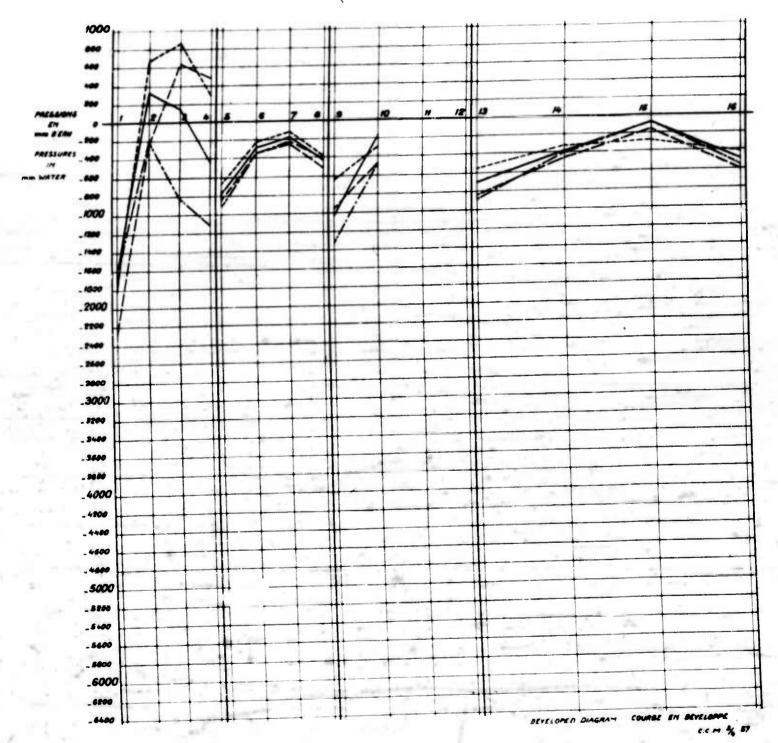
PRESSION	/	4 "\$/cmt (0,252 "\$/5)
AND LA		3 "8/1-2 (0, 1995 "8/5)
CHAMBRE	/	2 "8/cm2 /0, 147 "9/5)
TVYERS		1,5 " S/cml / 0,126 " 5/5/
er ater		1 8/cm2 / 0,089 3/5)
MINARE	(— — —	



NOZZLE OMENIC BY MICH BAROMETRIC MESSURE

BAROMETRIC MACSSURE AMBERT TEMPERATURE RELATIVE NUMBERS OUVERTURE AU PAS 0.2 ""
PRESSION BAROMETRIQUE 765 "" "
TEMPERATURE AMBIANTE 16 ° C
HUMBITE RELATIVE 96 %

PRESSURE IN NOZELE CHAMBER AND PRIMARY AIR



MOZZLE

DECEMBER OF ATCH

BAROMETRIC PRESSURE

4MB-ERT TEMPERATURE

PELATIVE NUMBERS

PRESSURE IN NOTTLE (HAMBER AND PRIMARY AIR TUYERE 12

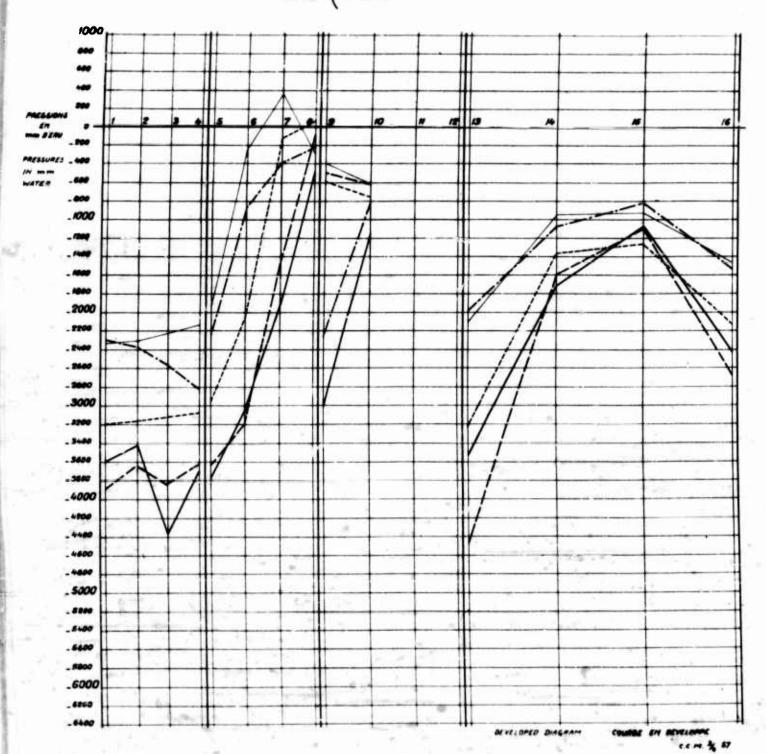
OUVERTURE AU PAB 0,8 **

PRESSION BAROMETRIQUE 169 **, **

TEMPERATURE AMBIANTE 15,5 * C

NUMBRITE RELATINE 100 %

MESSION	(4 7/ent 10,394 7/3
AND LA		3 " /cml (0,320 " /s)
-	1	2 18/cml (0, 226 3/5)
THIERE	·	1,5 4 /cml (0,189 48/6)
17 MM	I —	1 8/cm2 (0, 452 48/5)
mount		

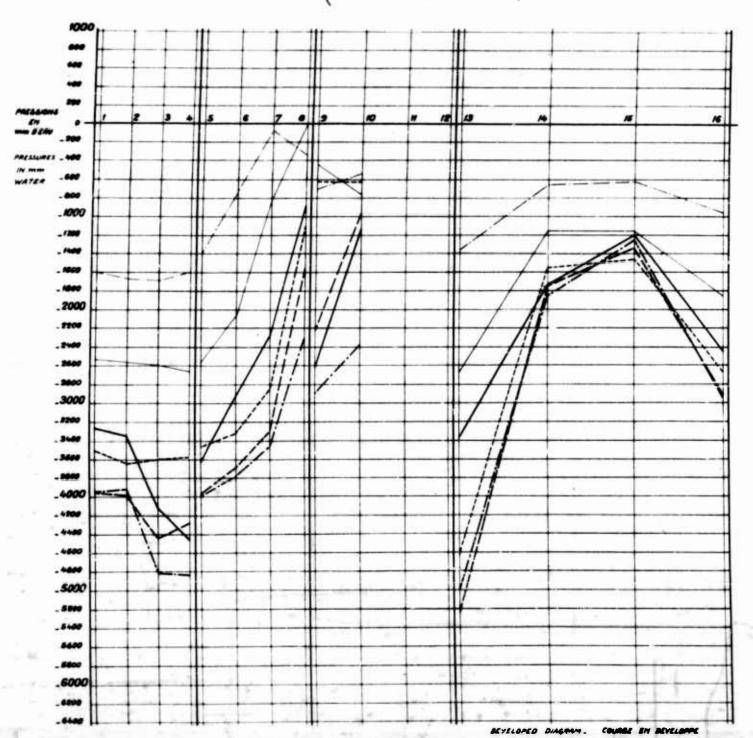


NOZZLE

BAROMETRIC PARESCAL
AMBIENT TEMPERATURE
ACCUTIVE NUMBERT

PRESSURE IN MOZZLE CHAMBER AND PRIMARY TUYERE 12
OUVERTURE AU RAS 1""
PRESSON BAROMETRIQUE 769""/Hg
TEMPERATURE APPLANTE 15,8 °C
HUMBITE RELATIVE 100 %

MISSION	(4 Went	10,175 8/3/
MANS LA			10,304 7/3)
CHAMBAL	/		(0,2015 %/5)
DE LA	\		(0,2385 "\$/s)
ET MENT		1 " /cm2	(0,189 18/5)
MINARE	(0,5 48/cm2	10,1365 4/3)



SFERI-COANDA TUYLRE 12

MOZZLE

DENING BY PITCH

MAROMETRIC MESSURE

AMBIENT TEMPERATURE

PALESION BAROMETRIQUE TO ""/HI TEMPERATURE MEMANTE 16 "C MUMBUTE RELATIVE 100"

PRESSURE IN NOZZLE CHAMBER AND PRIMARY

RELATIVE HUMIDIT .

MESSION

ANG LA

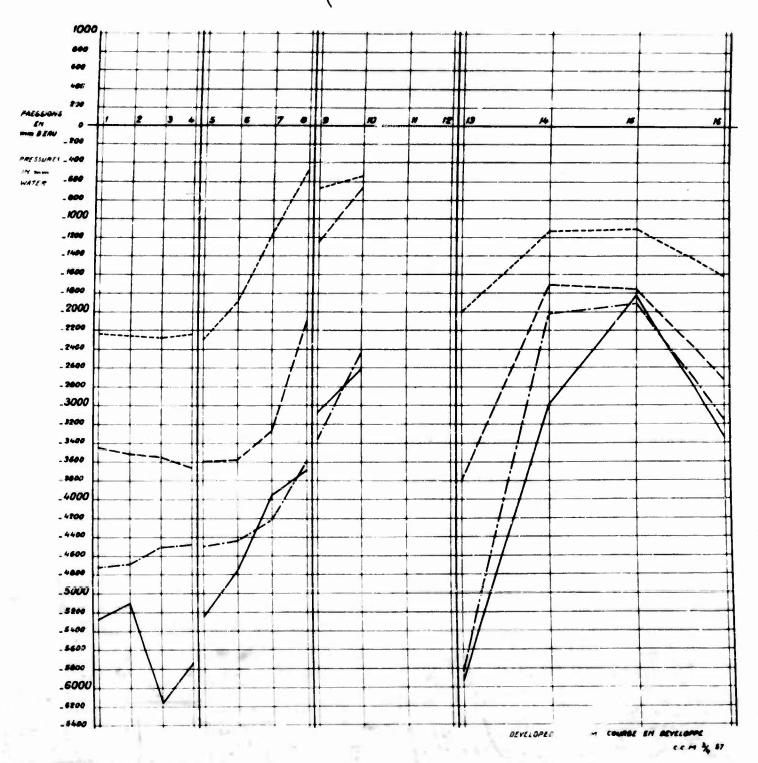
CHAMBAR

AL LA

TUVERE

ET BEDT

PRINTARE



MOZZLE

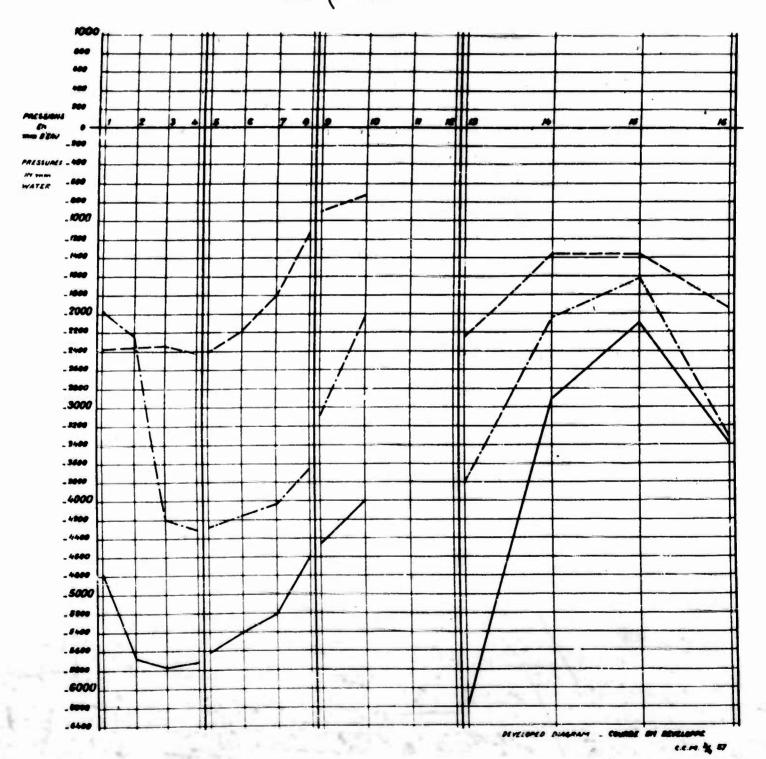
CALMING BY PITCH BAROMETRE PRESSURE AMBIENT TEMMERATURE RELATIVE MUMBERY

PRESSURE IN MOZZLE CHAMBER AND PRIMARY AIR

SFERI-COANDA TUYERE 12

---TENNATURE MELETE 4,5°C TE MEATINE 99 %

(---- 1,5 "9/101 /0.4325 "9/s) ---- 1 " / om2 (0,367 " /s) --- 0,5 4/cm² (0,268 7/3) ME LA PRIME ET MONT



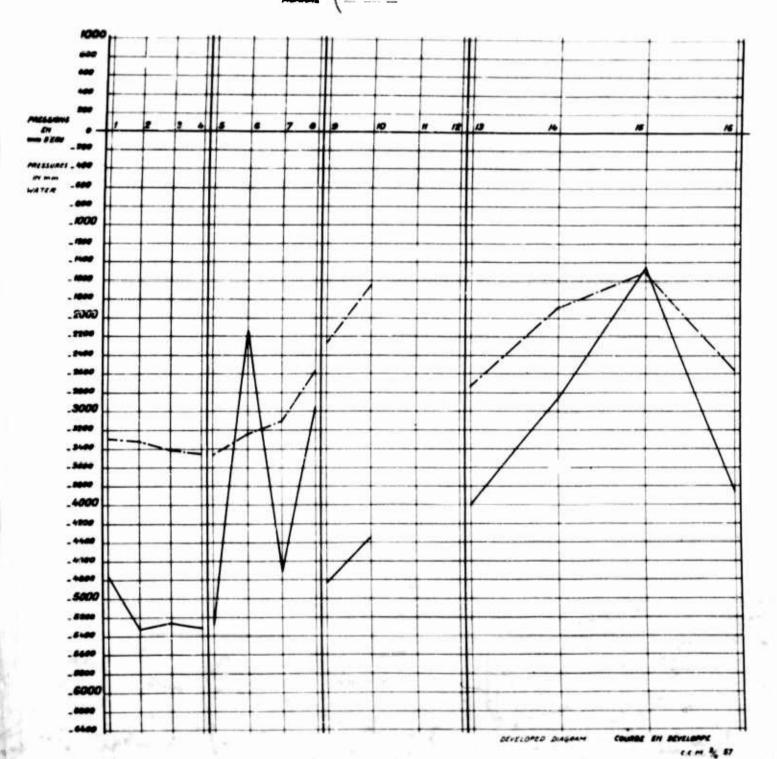
MOZZLE

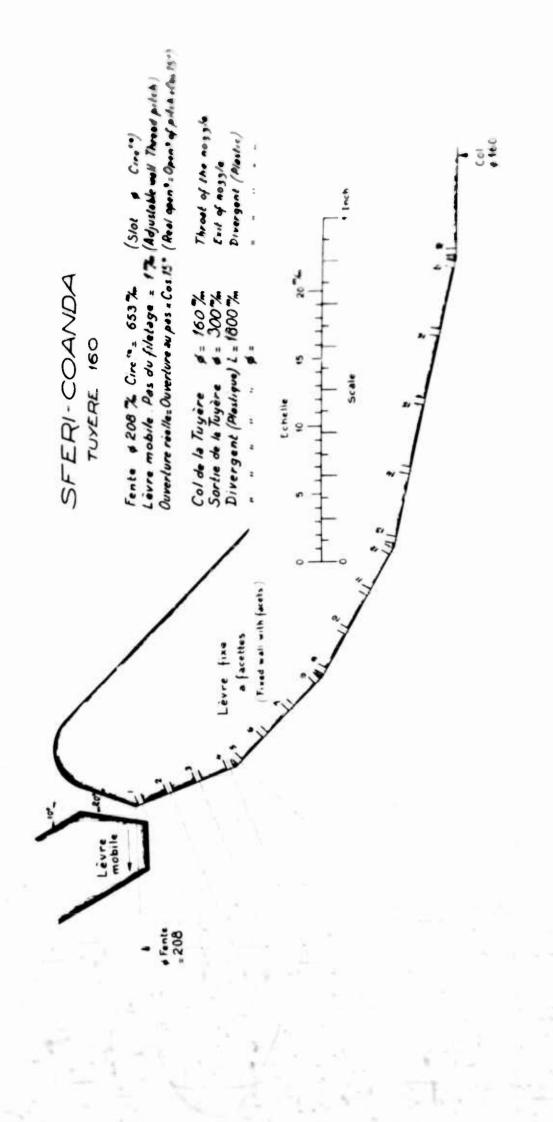
BAROMETRIC MOESSIAL AMBIENT TEMPERATURE RELATIVE HUNDLITY

PRESSURE IN NOZZLE CHAMBER AND PRIMARY AIR

SFERI-COANDA

MALLS IN BARANTETRIBUE 770 ""/MY
TEMBERATURE ANDIANTE 17° C ...
MUMBITE RELATIVE 98 %

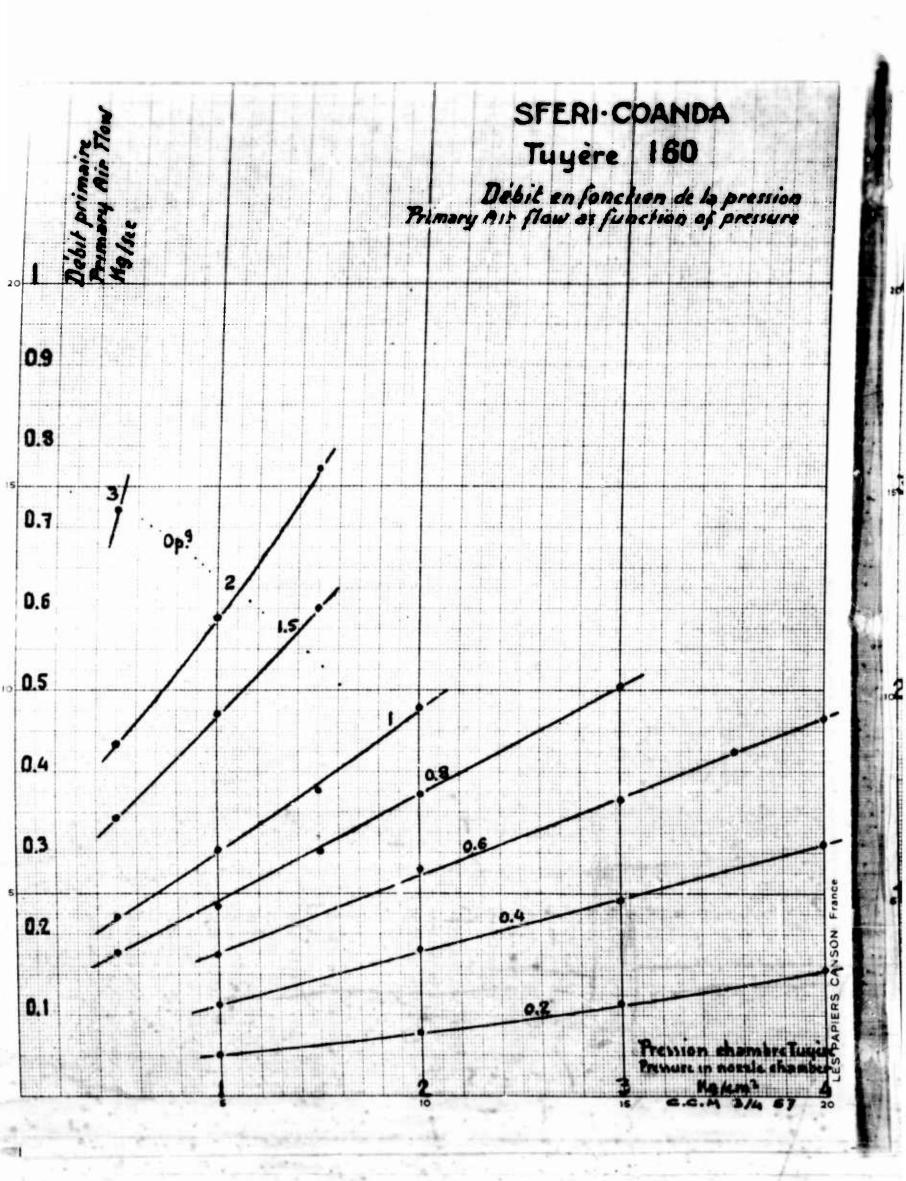


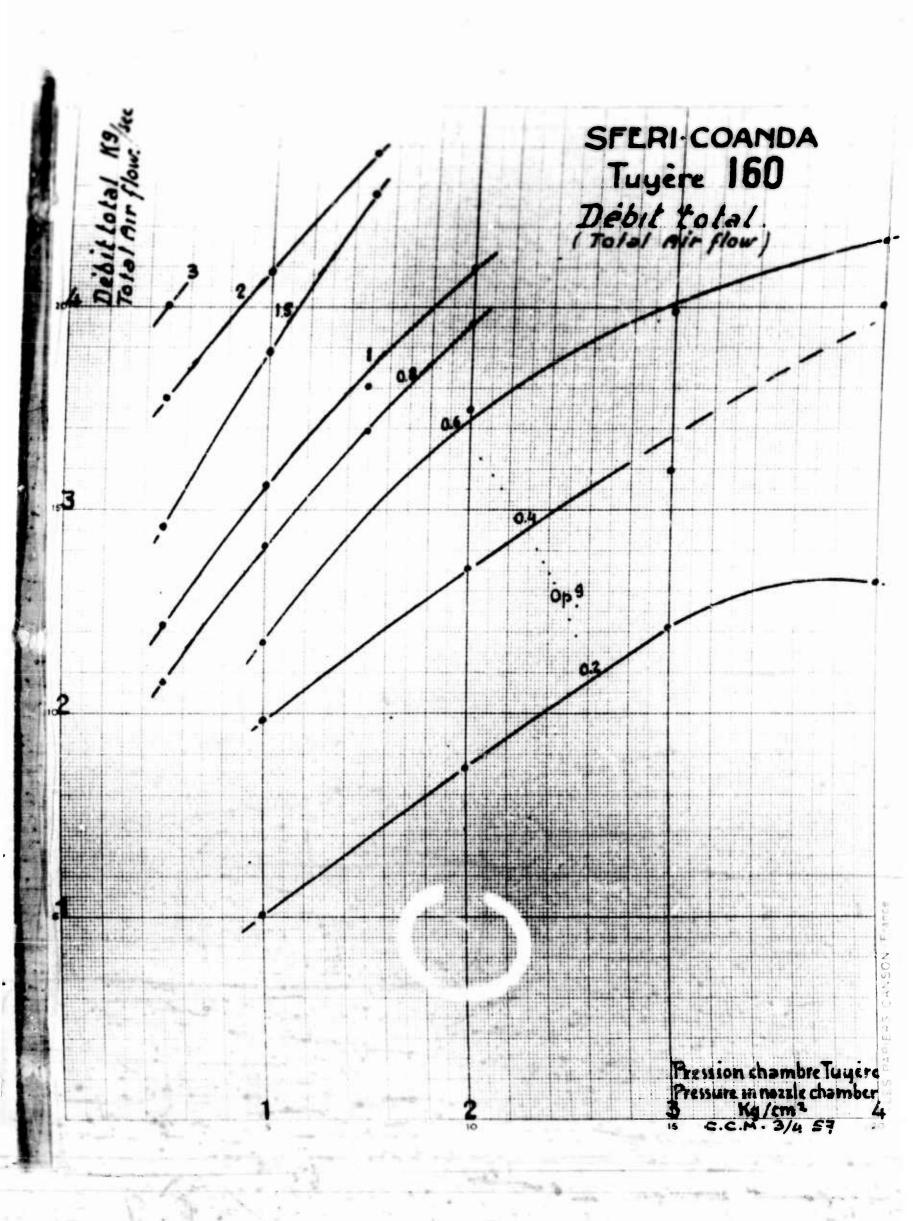


SFERI-COANDA MOZZLE 160

OPENING BY PITCH mm	0,2	2'0	0,2 0,2 0,2	2'0	44	40	40	40	9'0		9'0	90	80		00		-0
PRESSURE MOZELE CHAMBER TOLER	•	~	3,1	*	_	~	m	*	•	~	8	4	0.5		51	~	
TEMPERATURE HOZZLE CHAMBER C 9.4	4.6	8'8	3,6	8'6	6	3.2	5.	**	3,8		6'9	•	4.0		3		-
TEMPERATURE EXIT "C	3,5	11,2	1'11	10,3		6'01	9'01	10,3	10,2		60	1.1	10.3		n:	4.7	"
VELOCITY ENT "/S	11.7	18,5	18,5 25,8	26,2	112	23,2	37	42.7	252		43.4	4.6.4	23.1		36.4	404	
BEIMARY AIR M9/5	=0,03	1,076	20,03 0,076 0,116	4510	0,111	000	0,241	0,310	5110		9360	3467	5/00		0301	0.37	
16, 00	1,010	1,730	1,010 1,730 2,420 2,640	2,640	1,975	2,710	3,190	4,010	8,360		3,980	0767	2,160		3.390		
TOTAL STANCTION RATIO	233,	8,22,8	233,6 22,8 20,9 17,2	17,2		15	13,2	6'24	13,5		6'01	6,8	18.3		6 %		
TRACTION Ky	1,340	3,290	005' 085'5 052'8 046'	2,500	3,680	7,510	10,981	14,800	70'9		16,180	20,200	4.720	7.940	9.6%	15,76	
Wmm JANSSIAG NATIONALINA	769	769	769 769 769 769	769	263	169	769	769	769	69/	769	769	769	8%	26.	*	
ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C	9'8	3,2	9,2 9,7	8,8	9	101	10,2	10,4	10,2	10,2	101	0'01	10.0		11.	1	1.0
ATMOSPHERIC NUMBERY %	88	78	5	93	3	28	26	26	2/	2	6/	82	2	R	R	2	2

_	•		•	<u>.</u>	C,	c'i	V		v	M
PASCELLE CHAMBER "P/C" 0,5	•	51	~	5'0	•	5'1	50		1,5	50
THE PROPERTY OF THE CHAMBER &C 8,2	4'6	9'6	7.6	9,6	2.7	16	8,8	0	7.7	9%
6,11	12	13,3	13,3	57	12,2	12.7	13,4	3.7	*	13,6
26,1	261 38,3 38,5 45	30,5	54	31,4	40,8	49.2	30,2	15,2	51,4	48,4
0,22	0,223 0,302 0,376 0,480	0,376	0,480	0,34	04.	109'0	0,435	9.500	9 0,770	0,720
2,44	2,440 3,120 3,590 4,200	3,590	4,200	2,920	3,700	4,670	3,556	1,170	4.770	4,030
601	10,3	10,3 9,6 8,7	8,7	9,6	6,1	7,6	8,2	1.1	6,2	5,6
6,78	6,18 10,244 14,578 17,900	els'nı o	17,900	3,190	M,640	20,07	12,42	16'81	28,670	17,42
265 May 168	692 691 692 592	169	69/	169	769	769	769		69/	789
	12,2	12,5	12.8	12,0	123	12,1	13,8	*	14,3	14,3
STMOSPHERIC HUMIDITY %	75 74 73 72	73	72	1/	20	69	89		99	3





UNCLASSIFIED A 204074

Armed Services Technical Information Agency

ARLINGTON HALL STATION ARLINGTON 12 VIRGINIA

FOR
MICRO-CARD
CONTROL ONLY

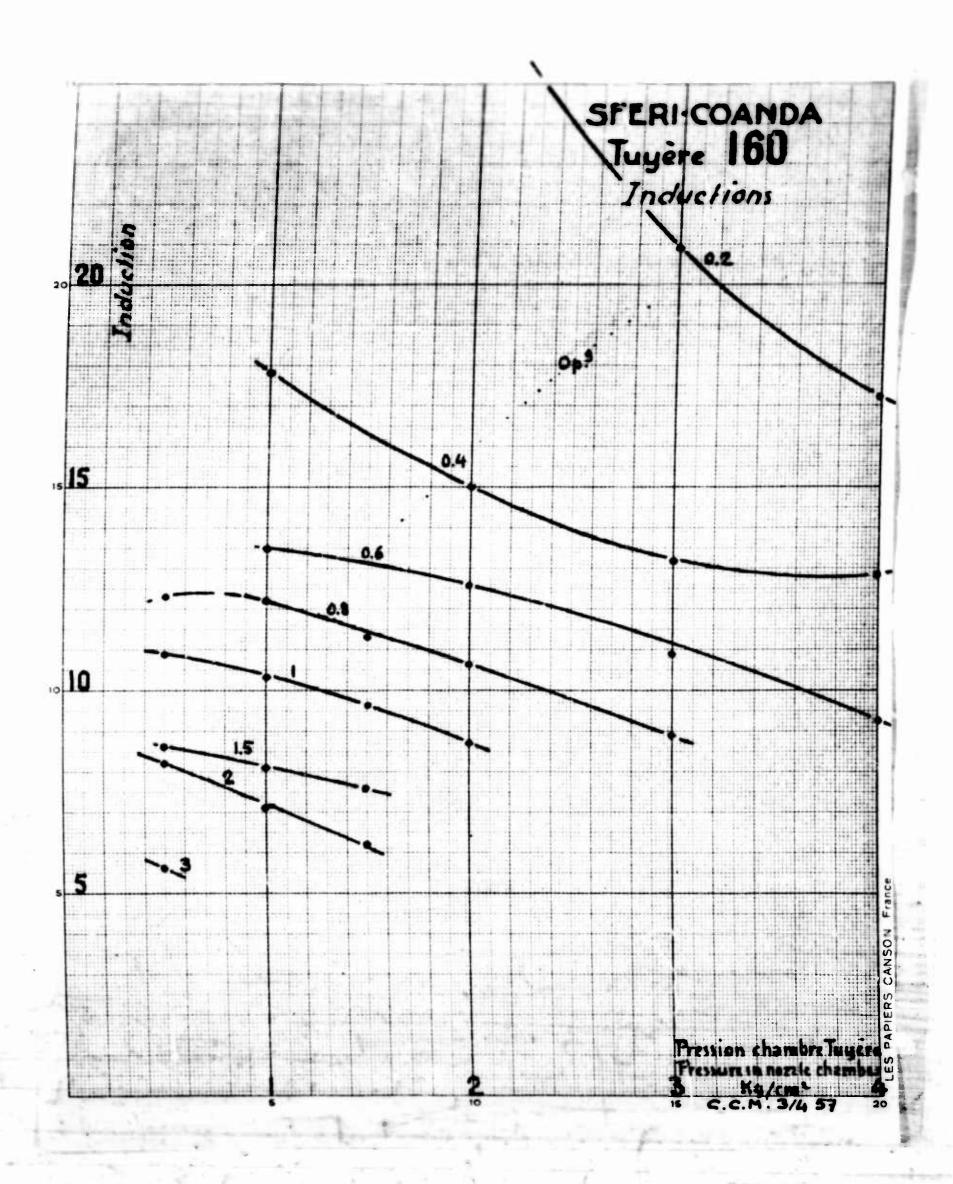
2

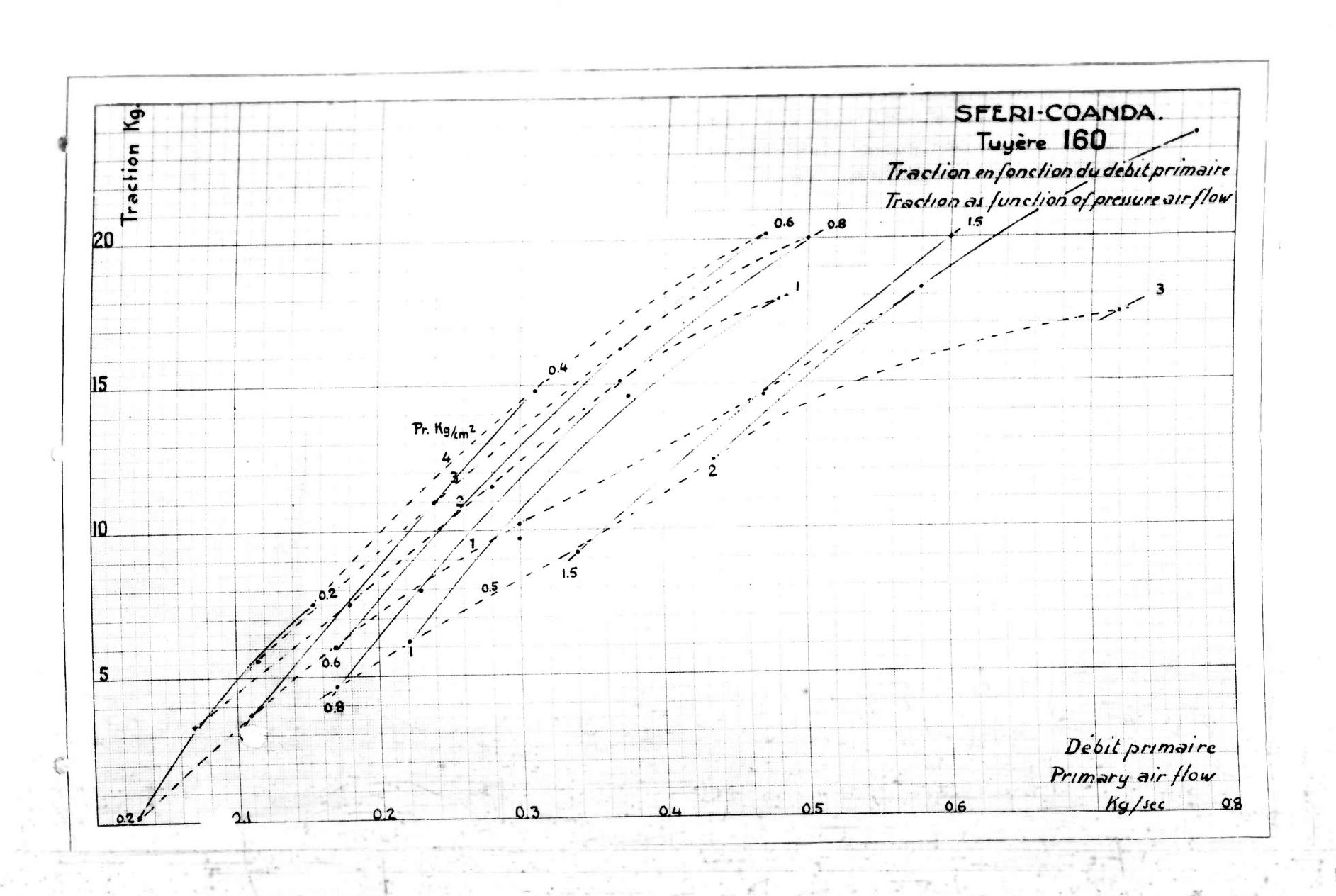
OF

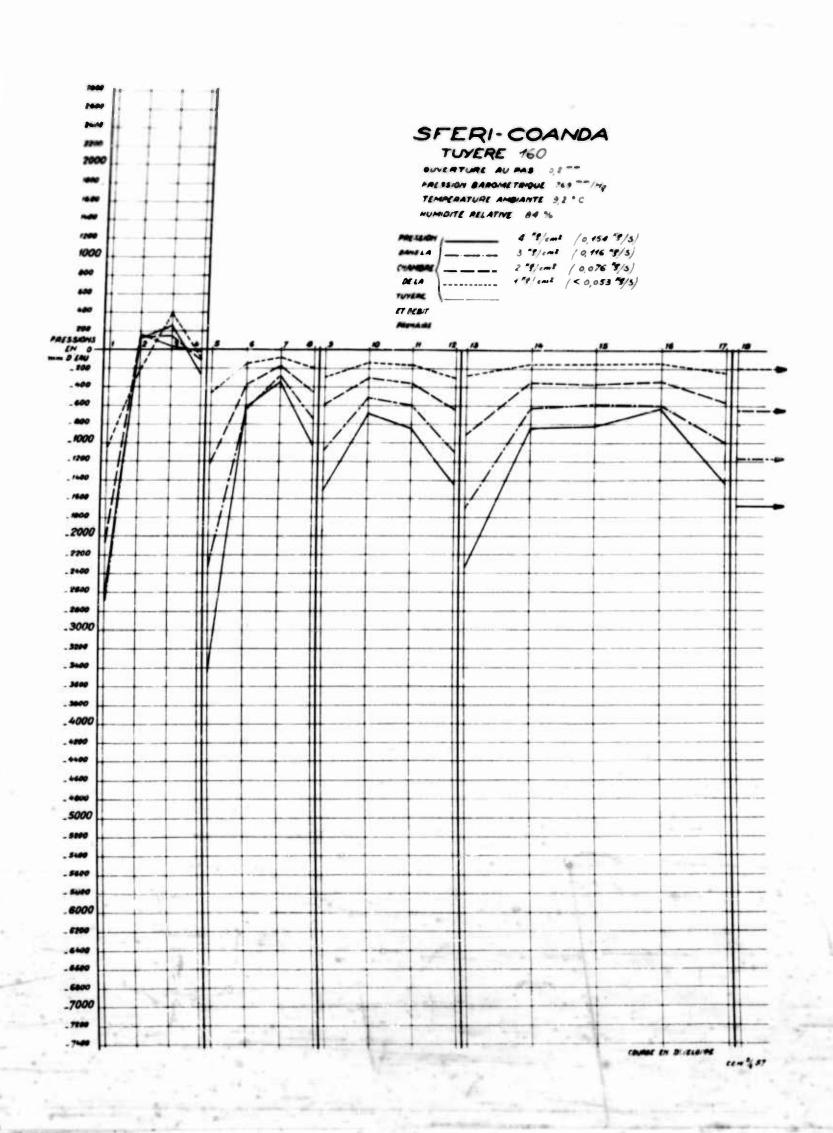
5

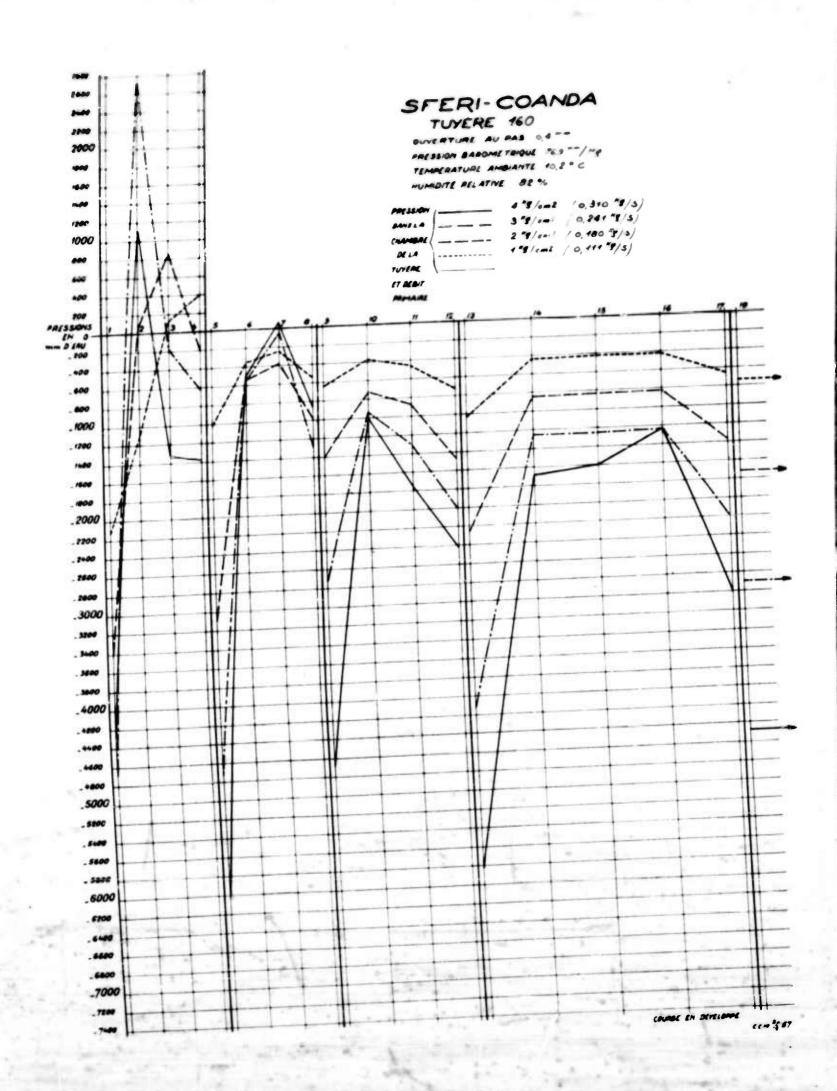
NOTICE: WHEN GOVERNMENT OR OTHER DRAWINGS, SPECIFICATIONS OR OTHER DATA ARE USED FOR ANY PURPOSE OTHER THAN IN CONNECTION WITH A DEFINITELY RELATED GOVERNMENT PROCUREMENT OPERATION, THE U. S. GOVERNMENT THEREBY INCURS NO RESPONSIBILITY, NOR ANY OBLIGATION WHATSOEVER; AND THE FACT THAT THE GOVERNMENT MAY HAVE FORMULATED, FURNISHED, OR IN ANY WAY SUPPLIED THE SAID DRAWINGS, SPECIFICATIONS, OR OTHER DATA IS NOT TO BE REGARDED BY IMPLICATION OR OTHERWISE AS IN ANY MANNER LICENSING THE HOLDER OR ANY OTHER PERSON OR CORPORATION, OR CONVEYING ANY RIGHTS OR PERMISSION TO MANUFACTURE, USE OR SELL ANY PATENTED INVENTION THAT MAY IN ANY WAY BE RELATED THERETO.

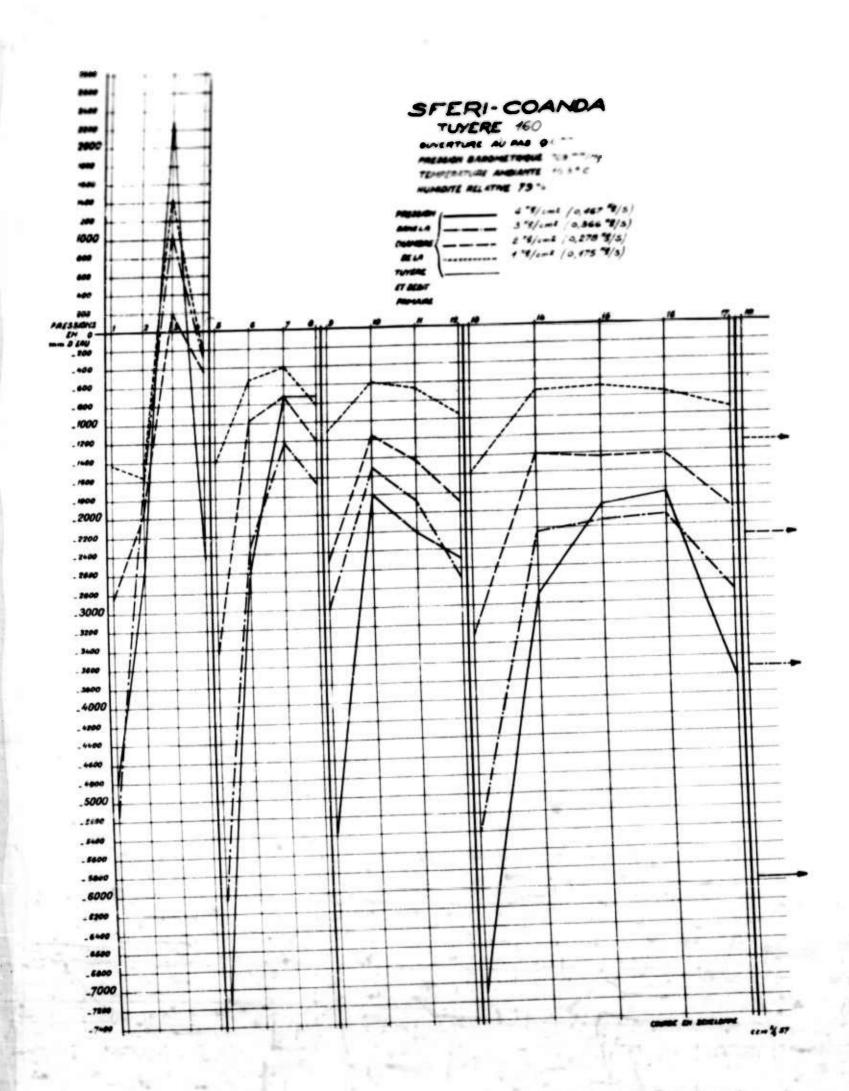
UNCLASSIFIED

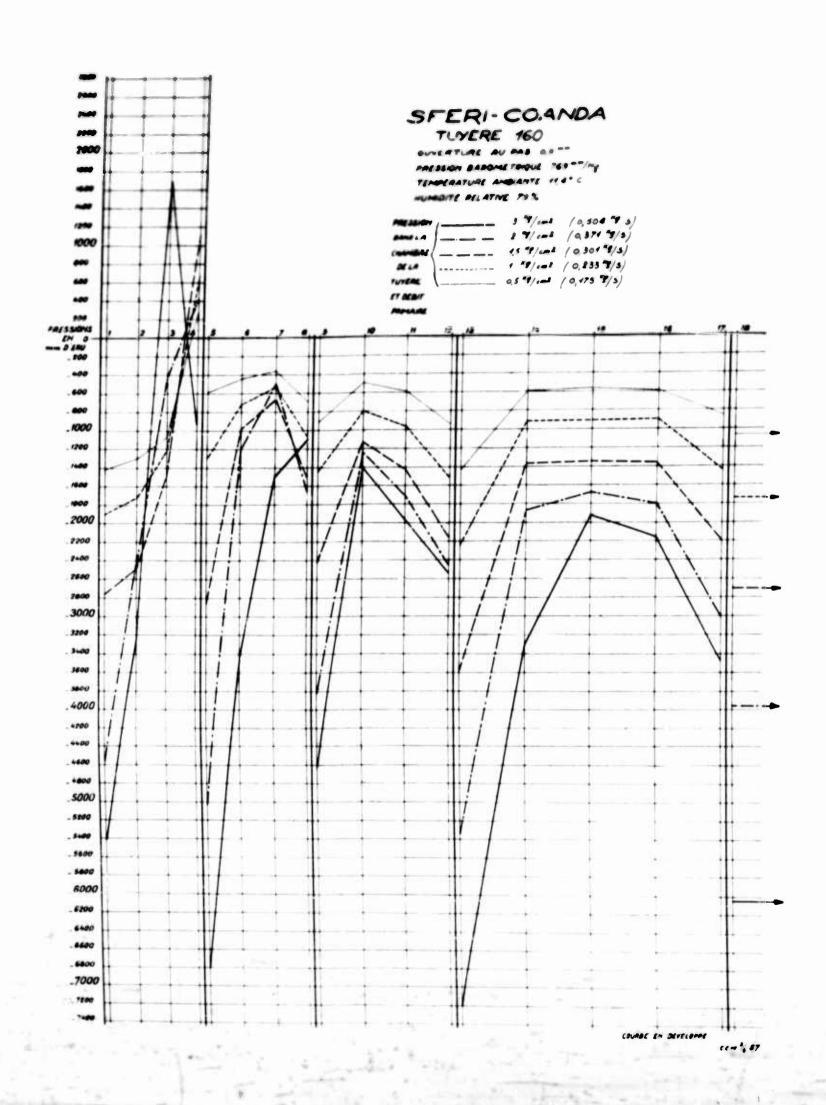


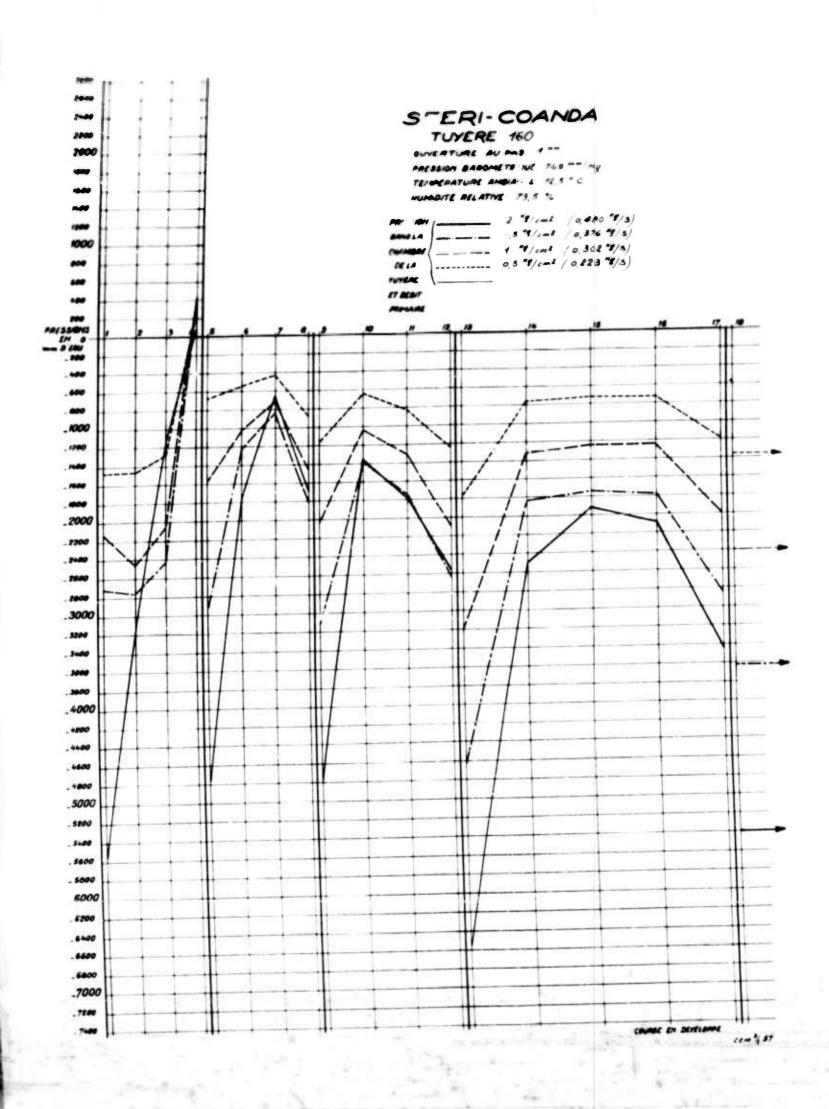


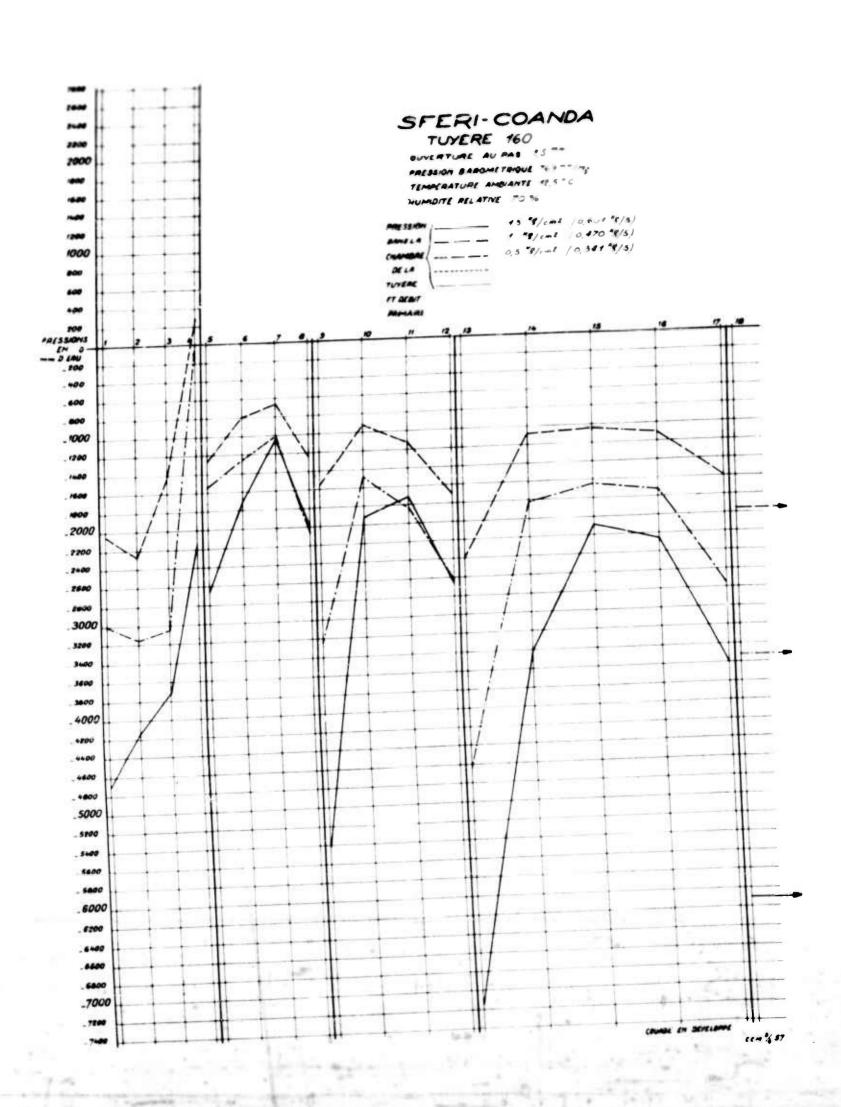


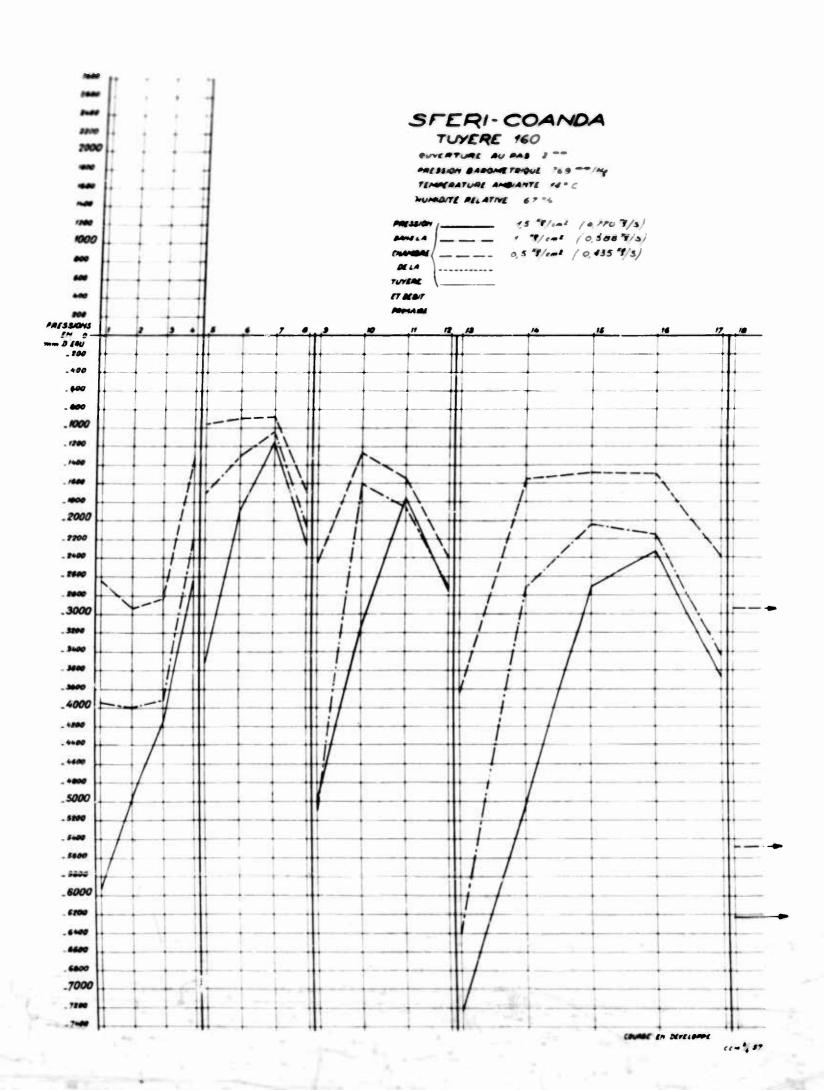


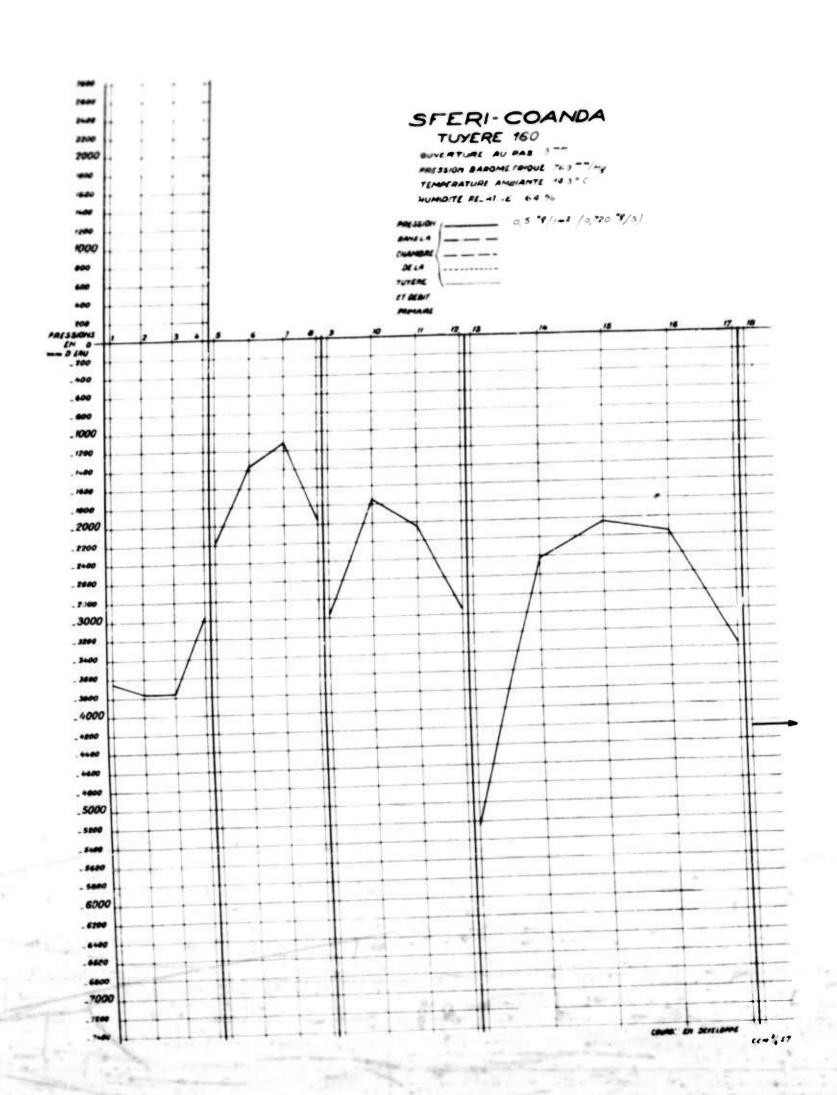












38 Fente \$260 % Circ^{co} = 816 % (Slot & Circ^{co}) Lèvre mobile Pas du filelage = 1.5 % (Adjustable well Thread pulch) Ouverture réalle=Ouverture au pass Cos 15º (Rad open°s Open°s diphaballasts) Throat of the maggle End of nossla Divergent (Hostic) SFERI-COANDA Col de la Tuyère & = 200 %. Sortie de la Tuyère & = 292 %. Divergent (Plastique) L = 2260 %. TUYERE 22 2 Scale Cchelle 50 (Fixed wall with facets) Levre fixe a facettes

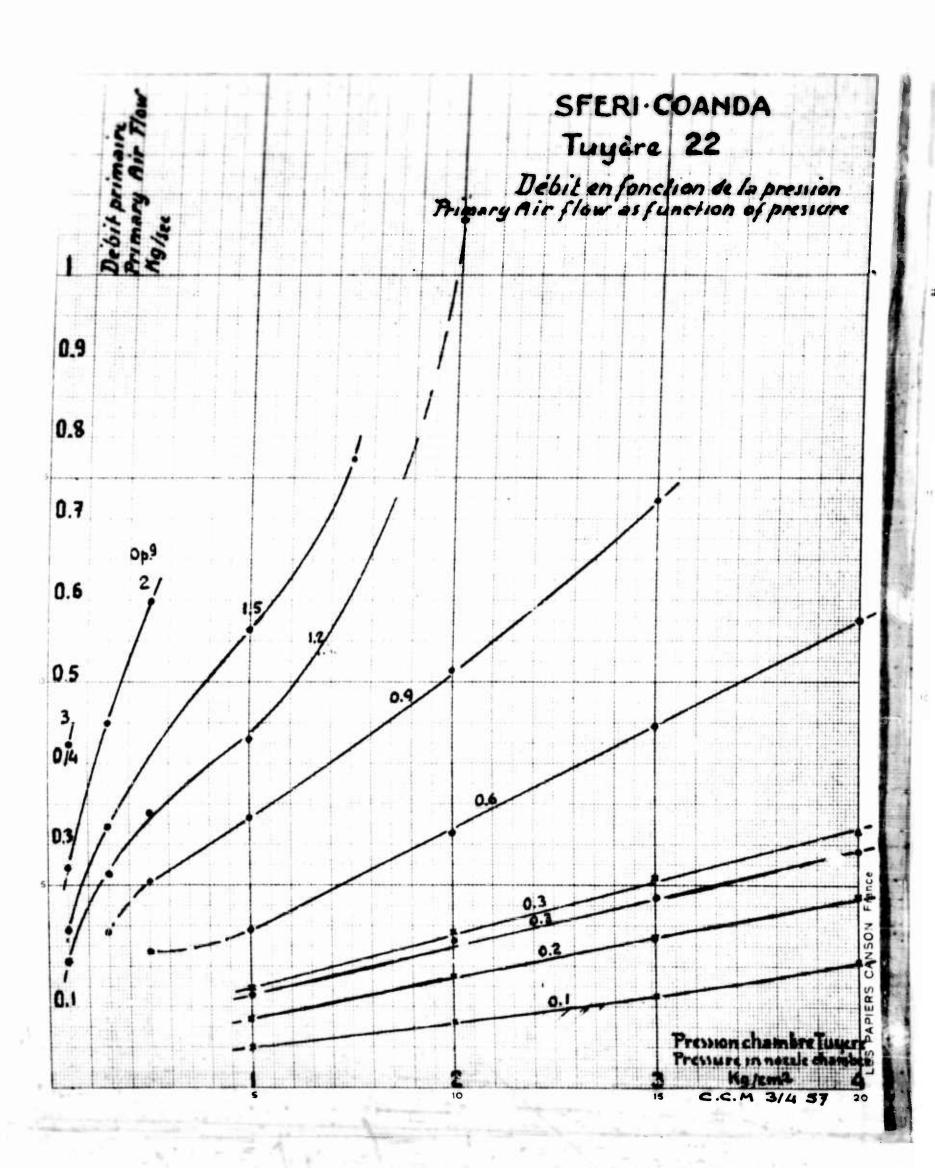
2260

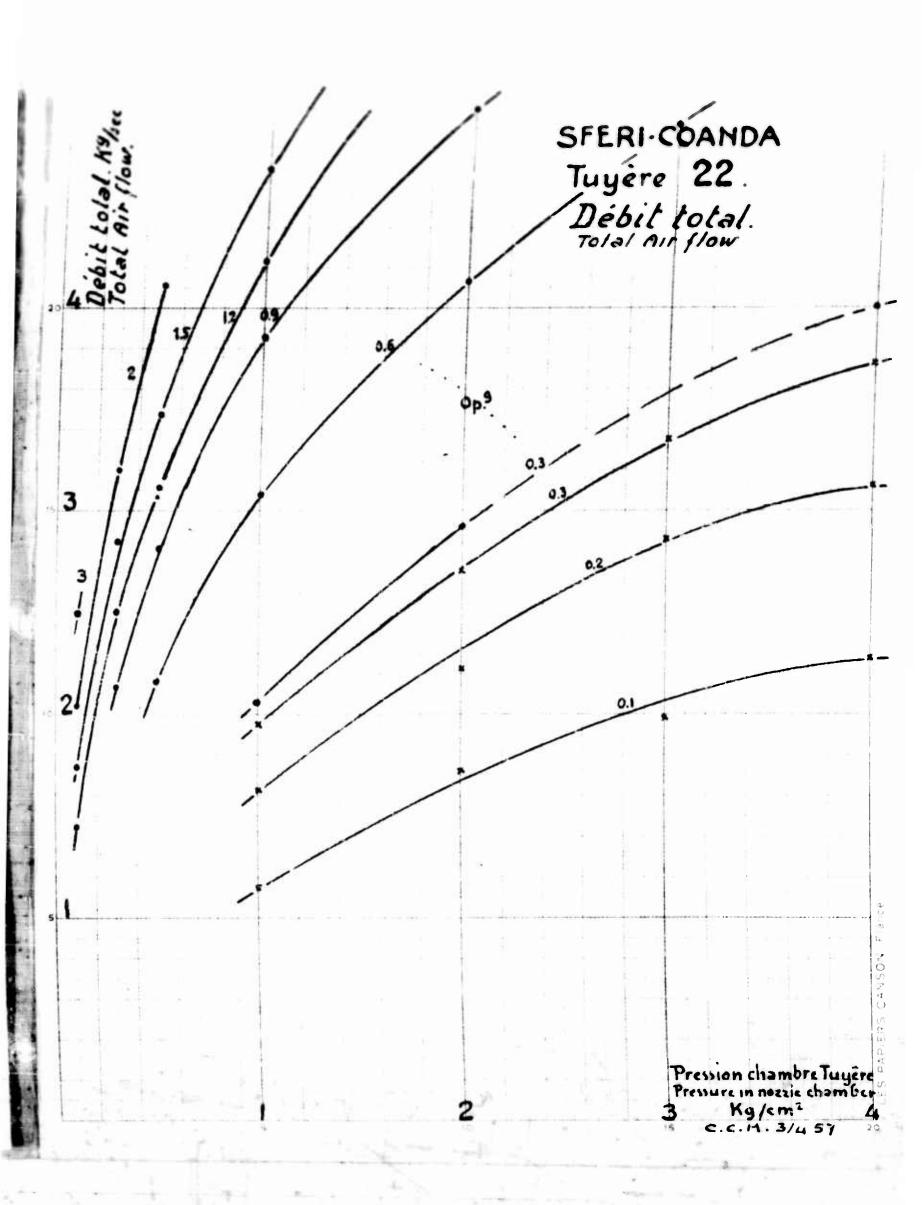
SFERI-COANDA MOZZLE 22

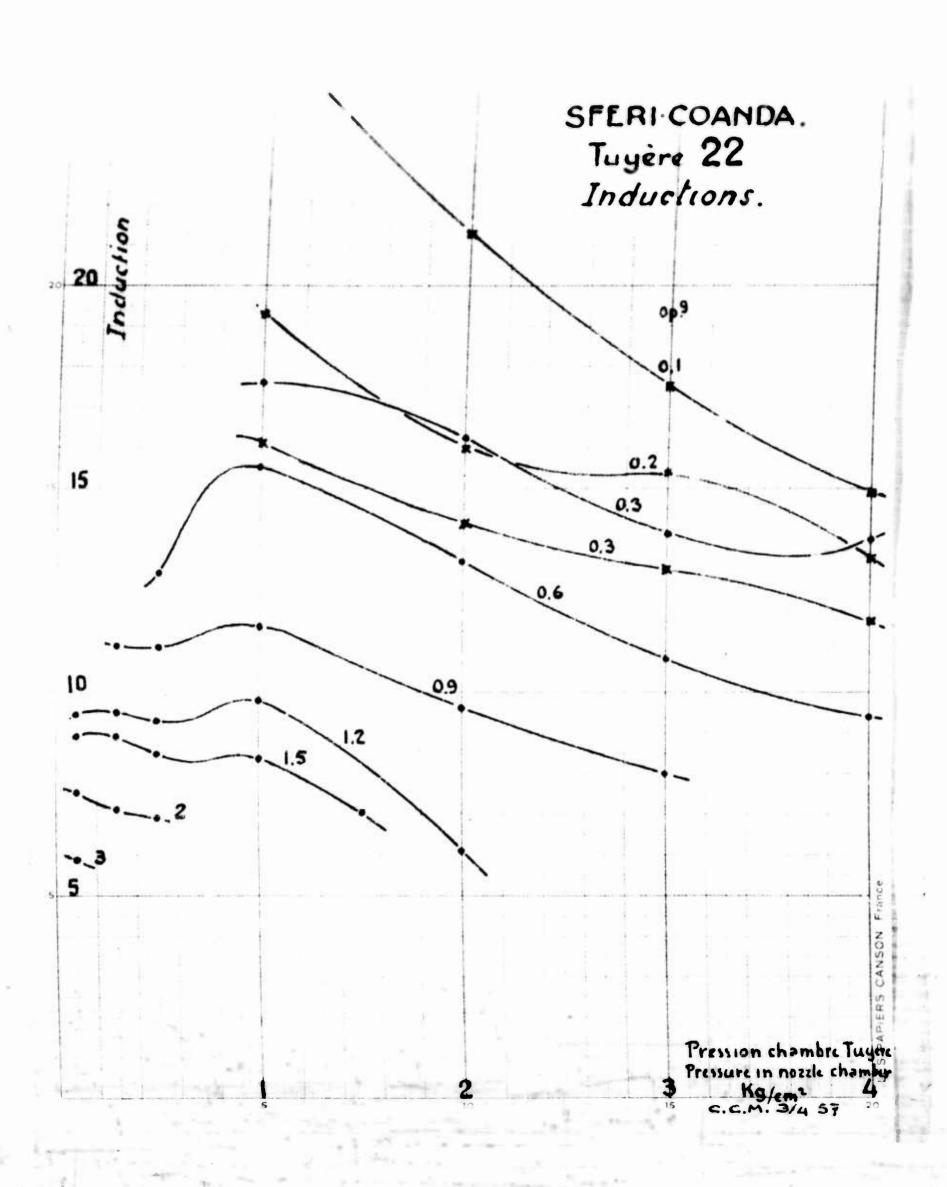
DEENING BY PITCH THE	0,0	0'0	0'0	0,1 0,1 0,1 0,2 0,2	0,2	0,2	0,2	2'0	6,3	0,3	5,0	6,0	5,3	6.0	0 3	0.3	:		1	
PAESSUAL MOZZLE CNAMBER "3/cm"		~	•	*	•	~	•	4	•	~	~	*		. ~	. ~	3 4		9.0	0,0	
TEMPERATURE NOZZLE CKAMBER "C	10.7	101	*	*	11,2 11,3	11,3	11,3	11,3	11.3	3118	11,5	12.2	204	204			2		•	•
TEMPERATURE EXIT ºC	8'01	11,3	11,7	611	12,3 12,5	12,5	123	12,2	12.8	12.5	13	13.1	20.3	203	2 0.0	2.5	200		2	1
VELOCITY EXIT "/S	11,5	1,5 17,3	20	23	16,3 22,4	22,4	8'82	31,2	19.7	27,2	33,7	37,5	21.2	30.2	345	977	2	70.7	20.9	1
PRIMARY AIR 19/5	≈0,03	≈0,03 0,081 0,113	0,113	6510	SEL'O 180'O	0,139	9810	0.234	0,121	261'0	0,250	4317	9110	0 100	0.236				?	3
TOTAL AIR M9/S	1,150	1,728	506'1	1,150 1,728 1,985 2,280	1,625 2,220	2,220	2.860	3,110	1,950	2,700	3,350	3,720	28.	20.	3 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2	5 ,	2		3.30	
AIR INDUCTION RATIO	≈ 38	21,3	21,3 17,5 14,9	6'41	19,3 16	9	15,4	13,3	16,1	14.9	57	11.7	17.6	16.2				3,000	3	-
TRACTION Ng	1,340	1,340 3,01 4,38 5,6	4,30	2,6	2,49 5,31	18'5	7.38	76	3.04	7.21	10,58	14.0	4.34	8.01	3.4	2 5	4.52	201	10.2	
ATMOSPHERIC PRESSURE THE	19/	764	764	764 764 764 764 764 764	194	764	**	764	764	19/	164	19/	257	7.87	2	,				
ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C	12	11.8	11.8 11.6	+'11	12,8 12,6	12,6	15.4	12,2	13,6	19,4	13,2		215	215	3 6	\	2	2	157	2
ATMOSPHERIC MUMIDITY %	73	2	*	74 74 74 70 70	2	70	*	5	89	69	69	69	. 00				70	612	21.7	

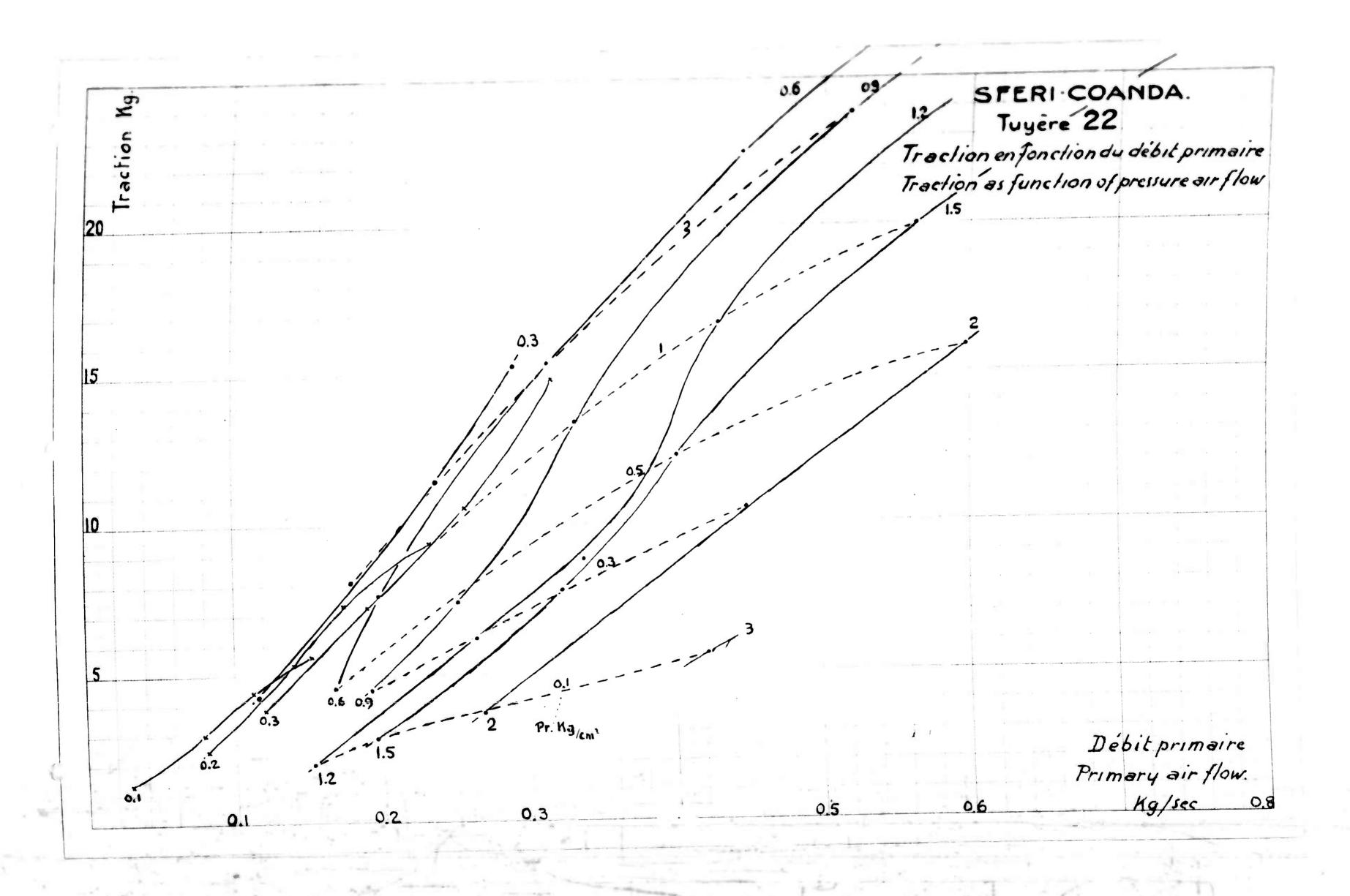
OPENING BY PITCH TOTAL	9	60 60	50	60	60 60	60	1,2	13		1.2		15								
PRESSURE NOTTLE CHAMBER 19/6.	4	6,3	50		~		10	6,0			. ~	00				2,	, i	~	•	~
TEMPERATURE NOTZLE CHAMBER ?C	١	203	202	\	18,8 194	194	20,1	202		161	1	20,3				2.	3	60	50	•
TEMPERATURE EXIT ?C	\	561	20.4	\	20,6 21,7	21.7	661	203		7,05	\	19.0				/ .	271	7	3	\$
VELOCITY EXIT "/S	56,2	22,3	29,3	94	51.7	3	6'41	56	_	3		10.1						2	707	2
PRIMARY AIR NS/S	0,576	0 761'0	4520	0254 0,333	0,518 0,723	6260	61153	592'0		0,430		0,196						30,2	42.7	2
707AL AIR "9/S	24'5	2,14	2,82	3,06	5	5.77	144	2,505		4,23		17.				5///	0/2%	2516	25.0	• • • •
AIR INDUCTION RATIO	4'6	1'11	11.1	9.4	9'6	0	4.6	5'6	9,3	8'6		6.0				,	3 :	7	2,4	9 4
TRACTION Ng	20,04	15'4		7,42 13,435 23,81 32,1	13,81	32,15	Q	6,21		16.74	=39,1		101	12,03	20,04	26,67	2. 6.	15'01	3 8	3
ATMOSPHERIC PRESSURE THE		767	767	767 767 767	767	767	767	767	767	767	78.	767	767	767	•	192	187	192		
ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C ATMOSPHERIC HUMIDITY %	680	7.5	2,2	2, 5	1 2	96	8,13	2,2	2,75	2.2	2.2	2/2	2,2	27.2	21.2	3/2	22	27.2	2	3

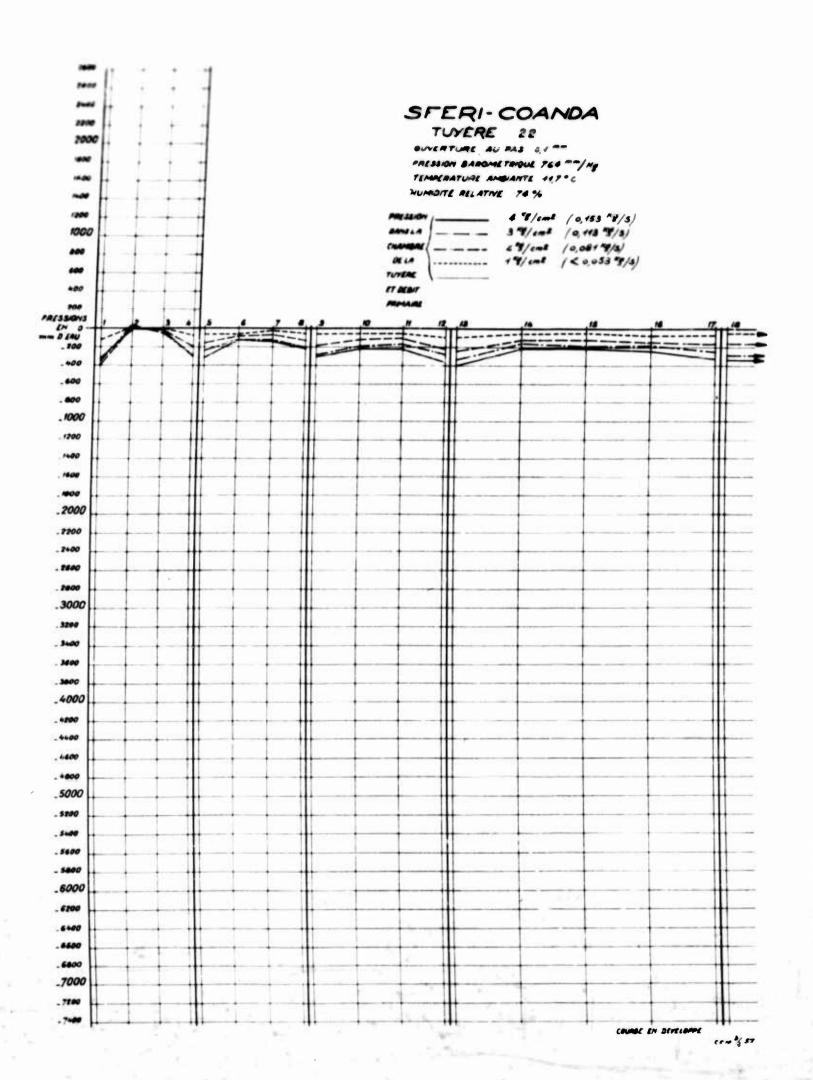
ccm 3/2 57

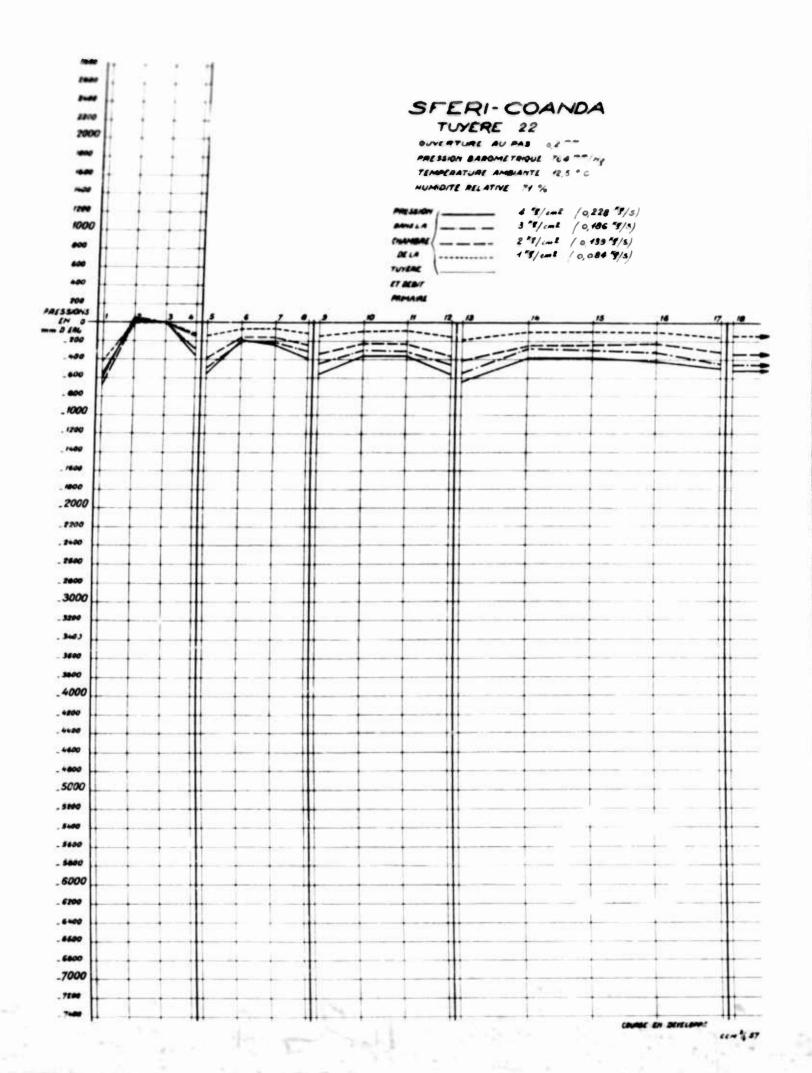


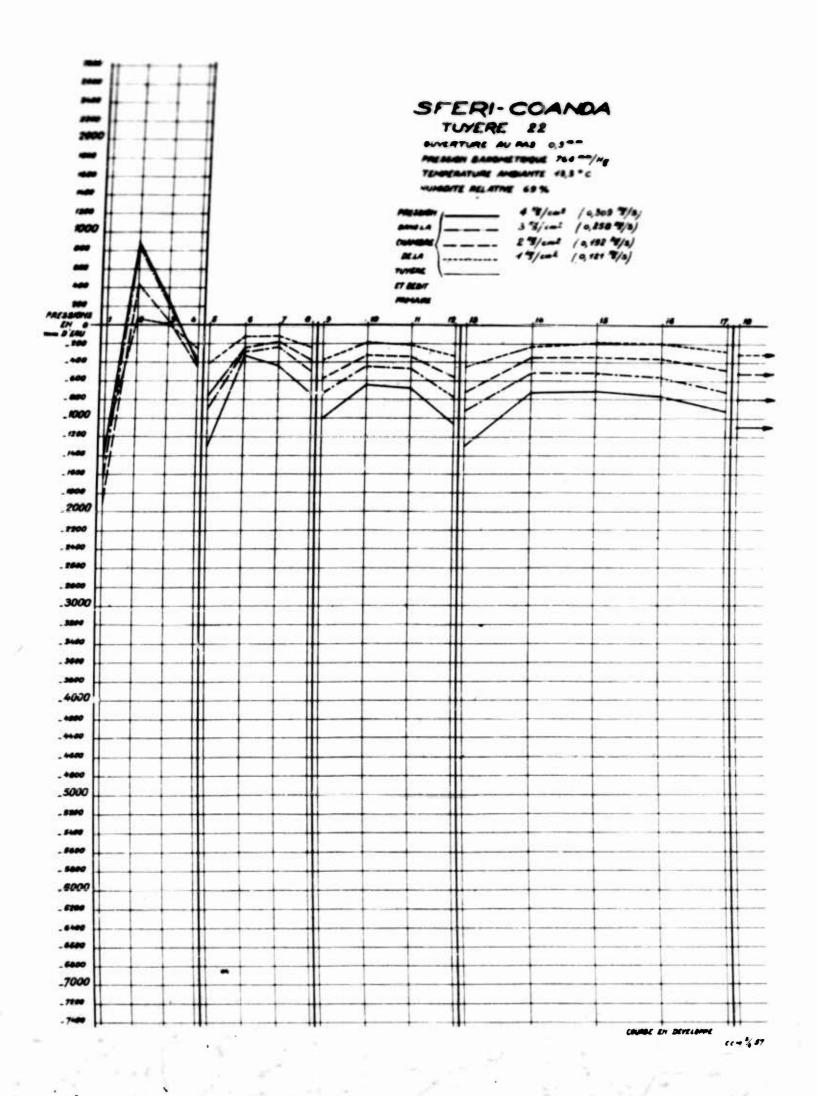


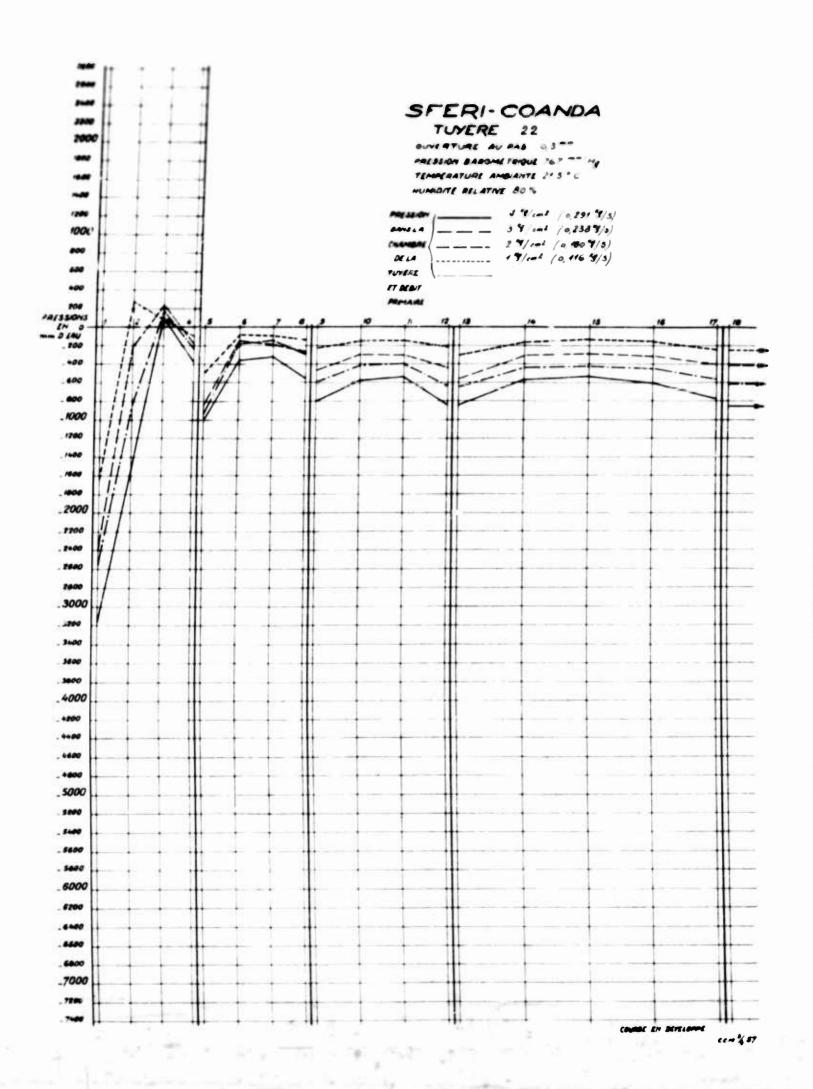


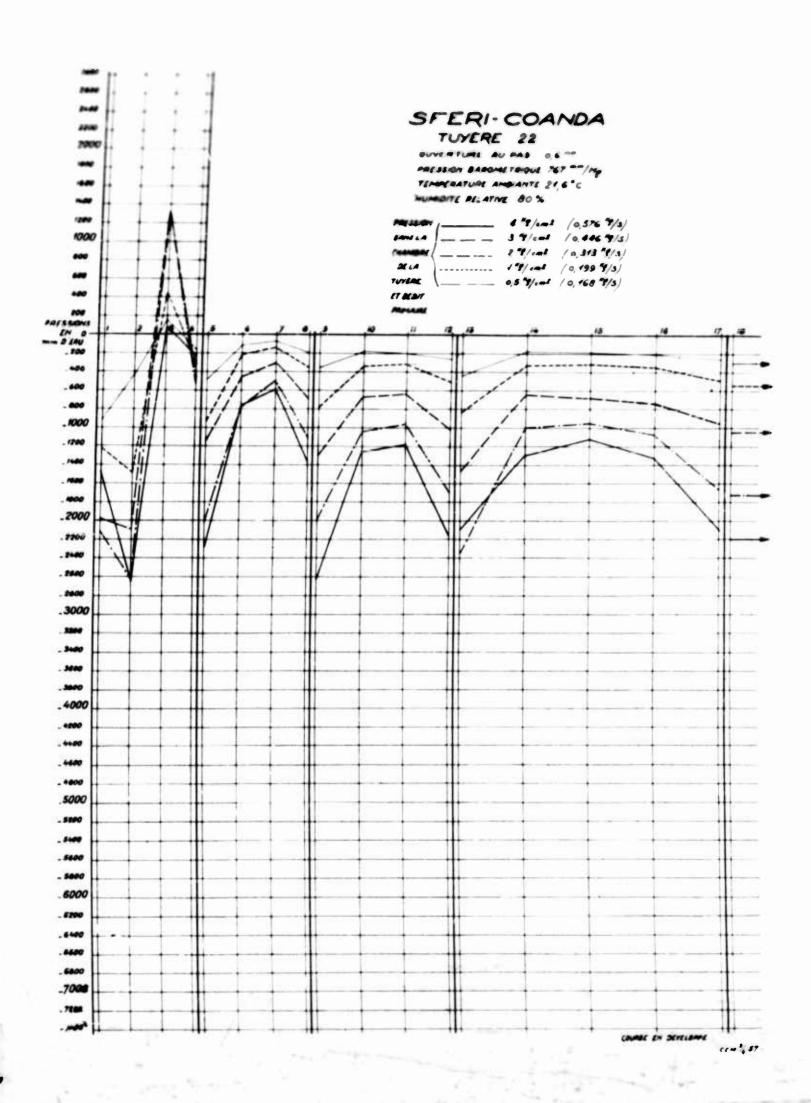


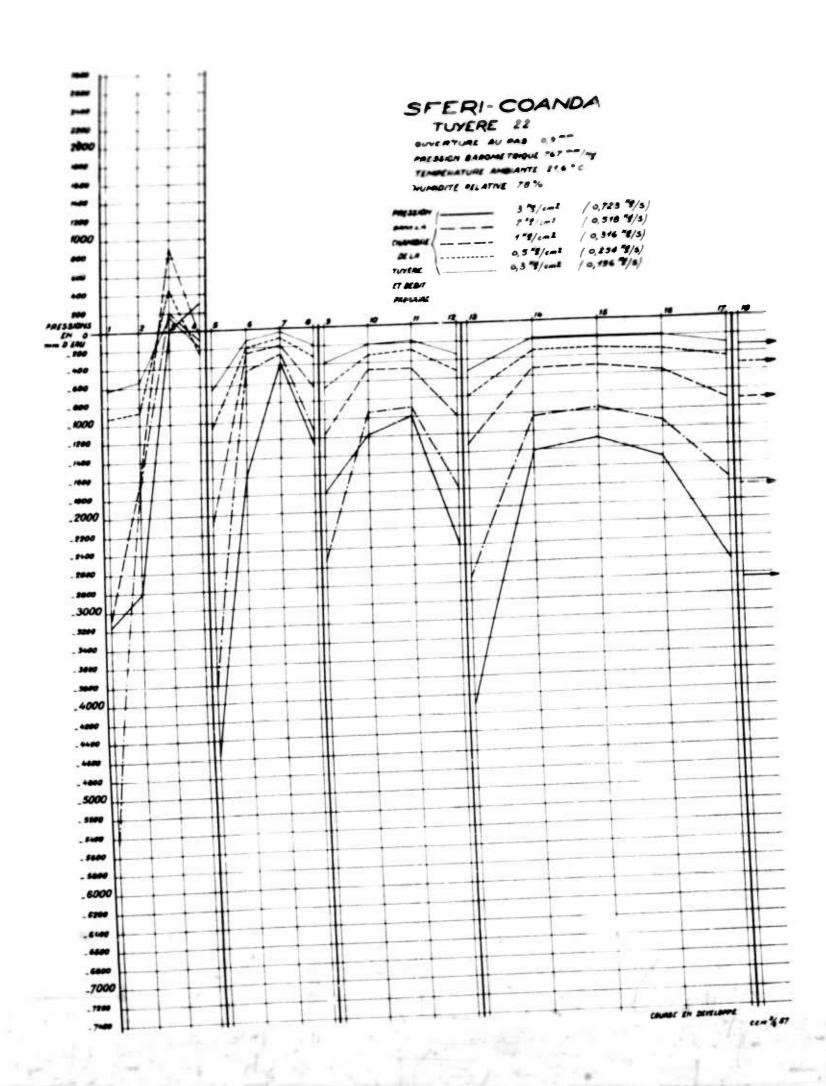


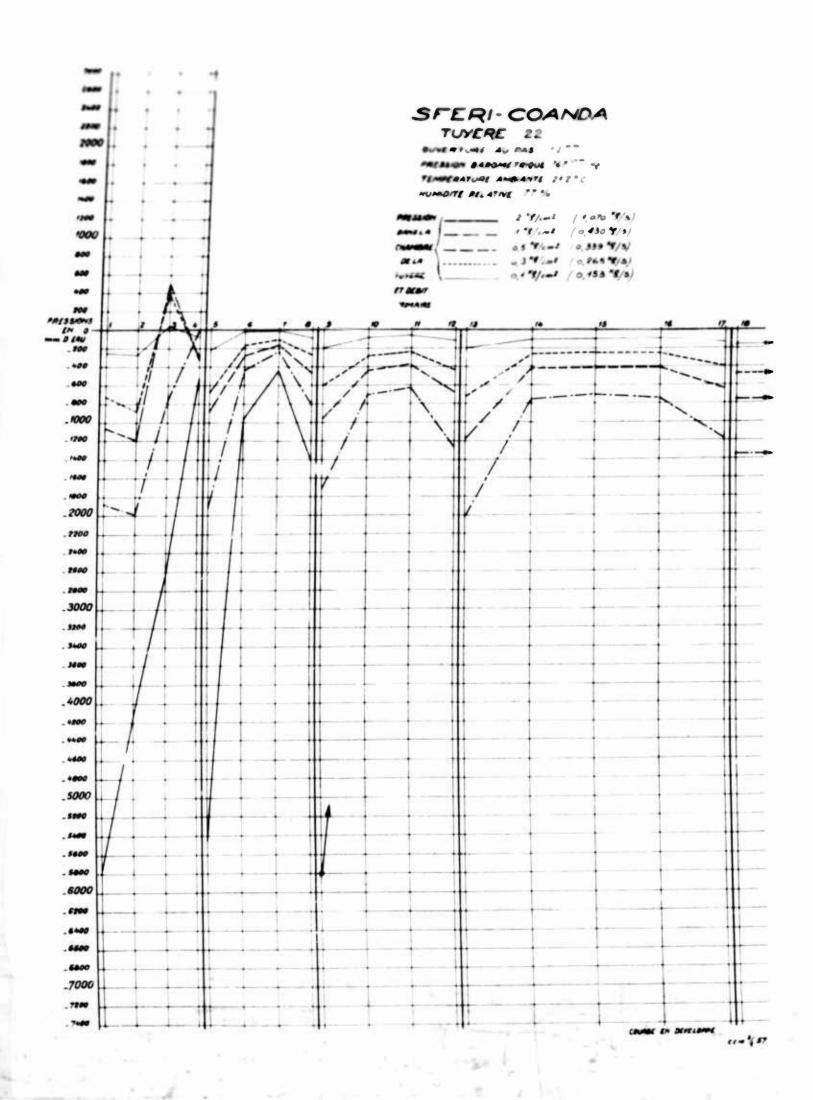


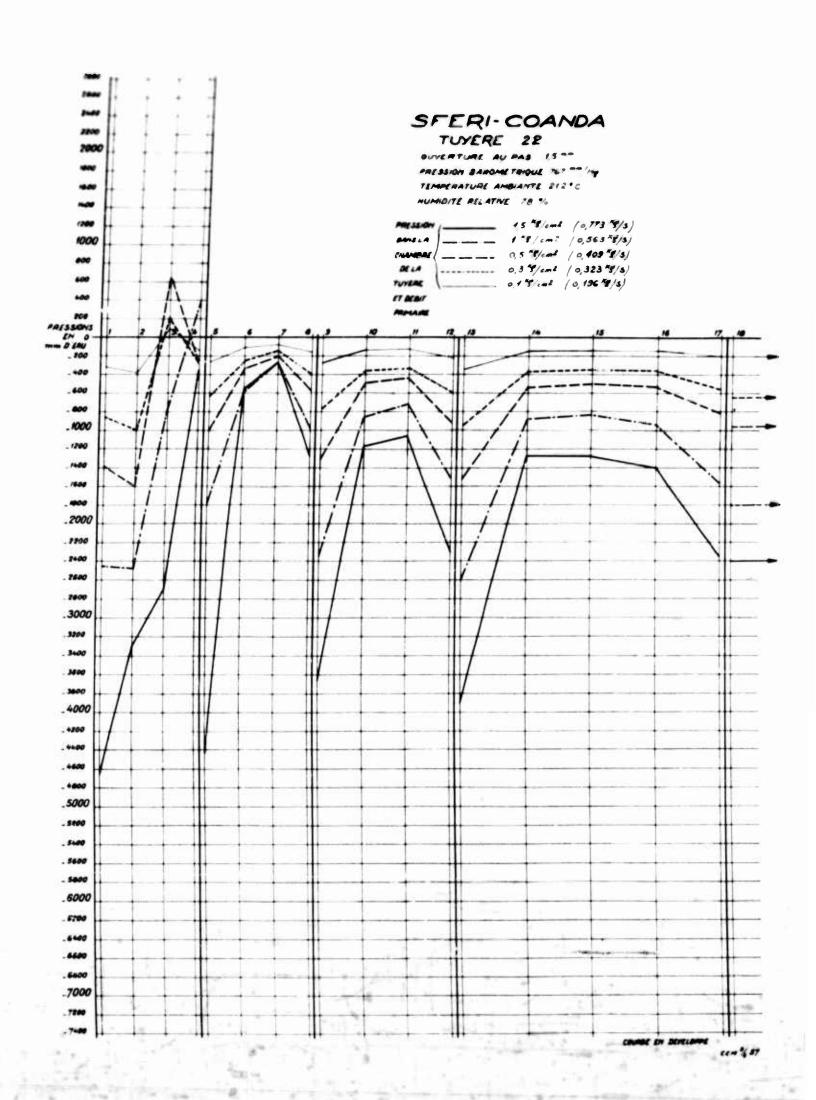


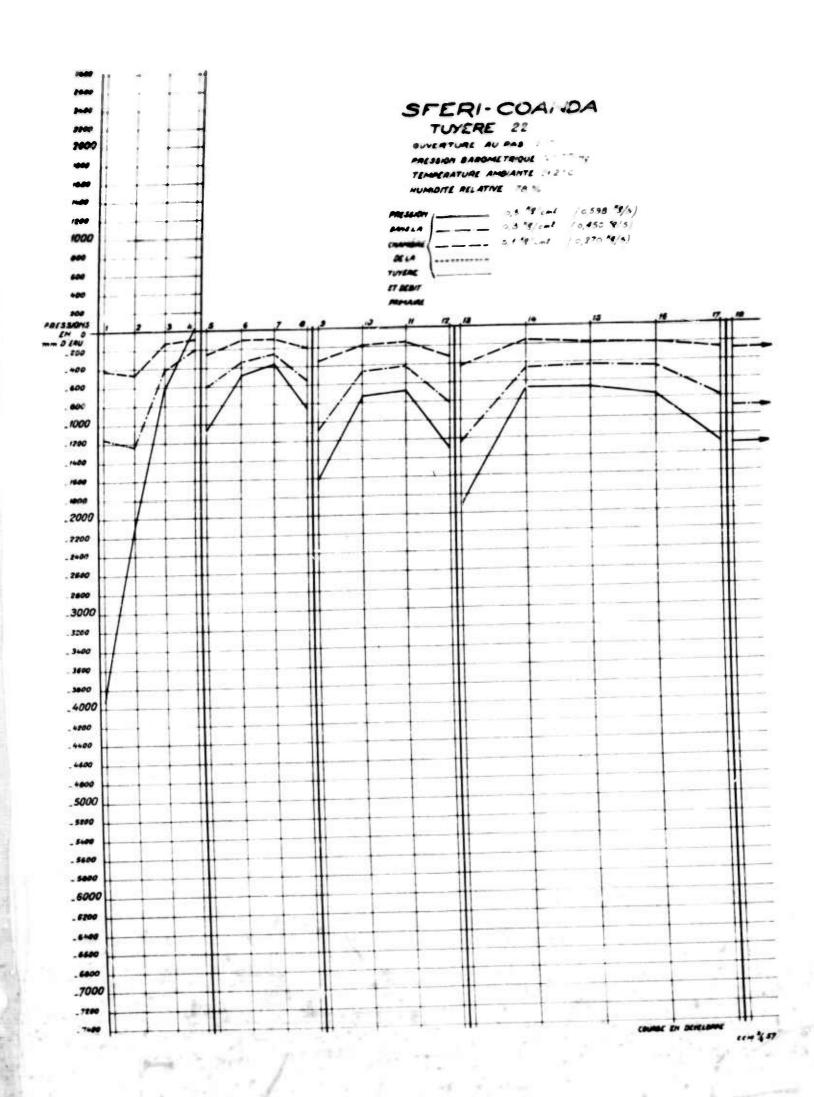


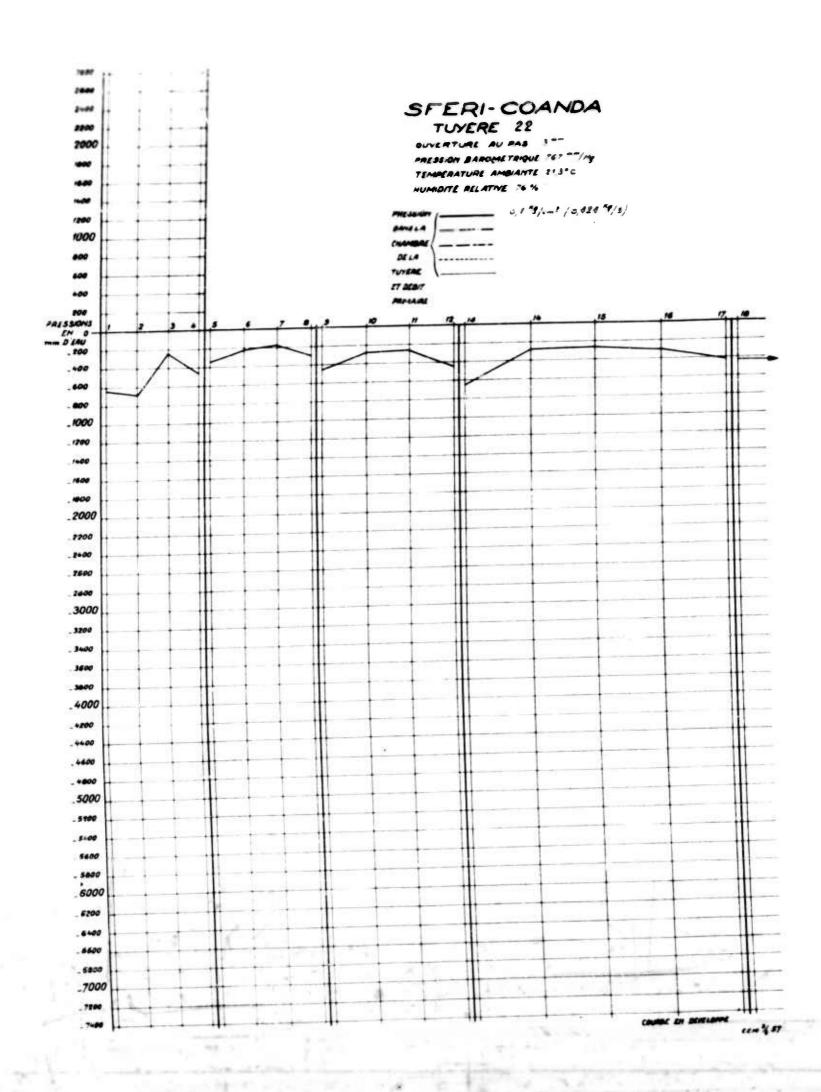


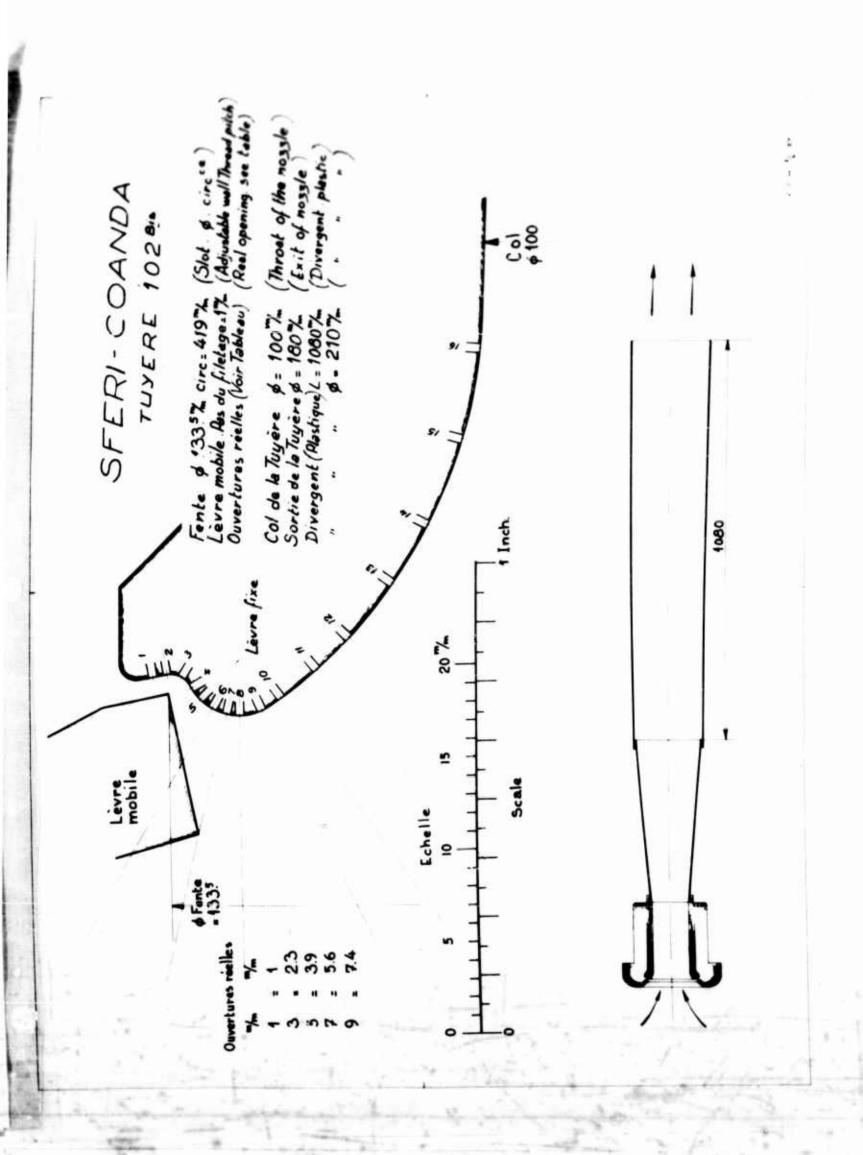








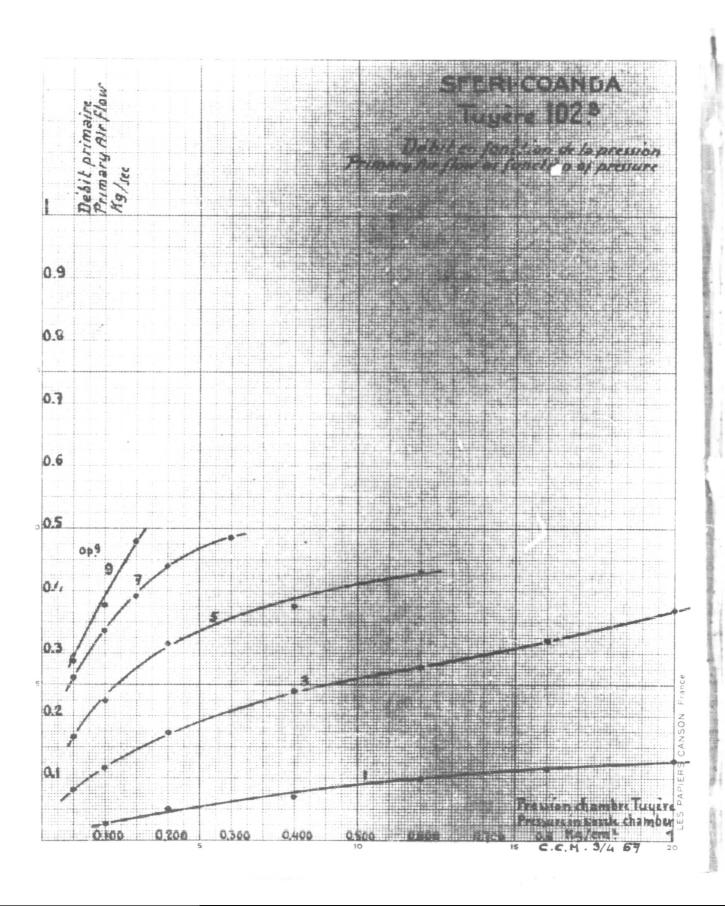


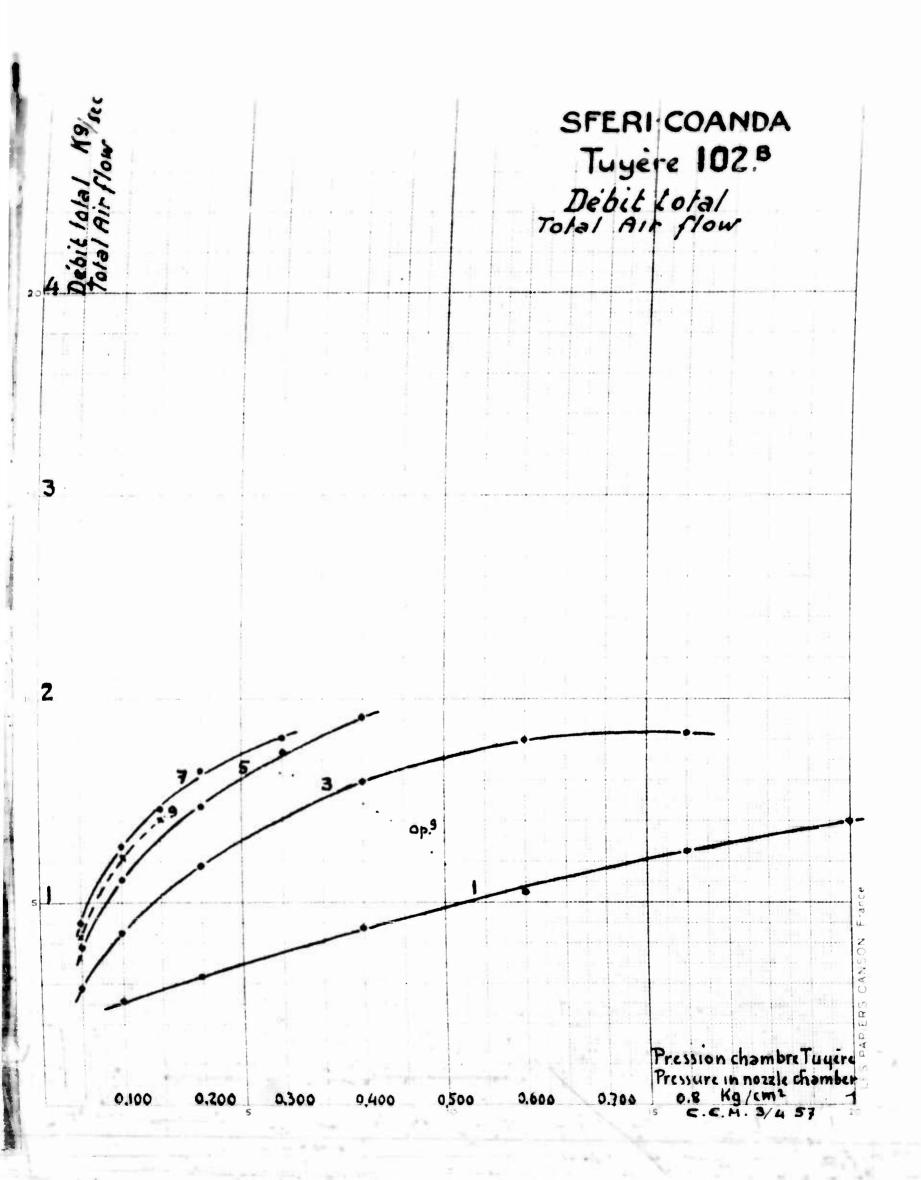


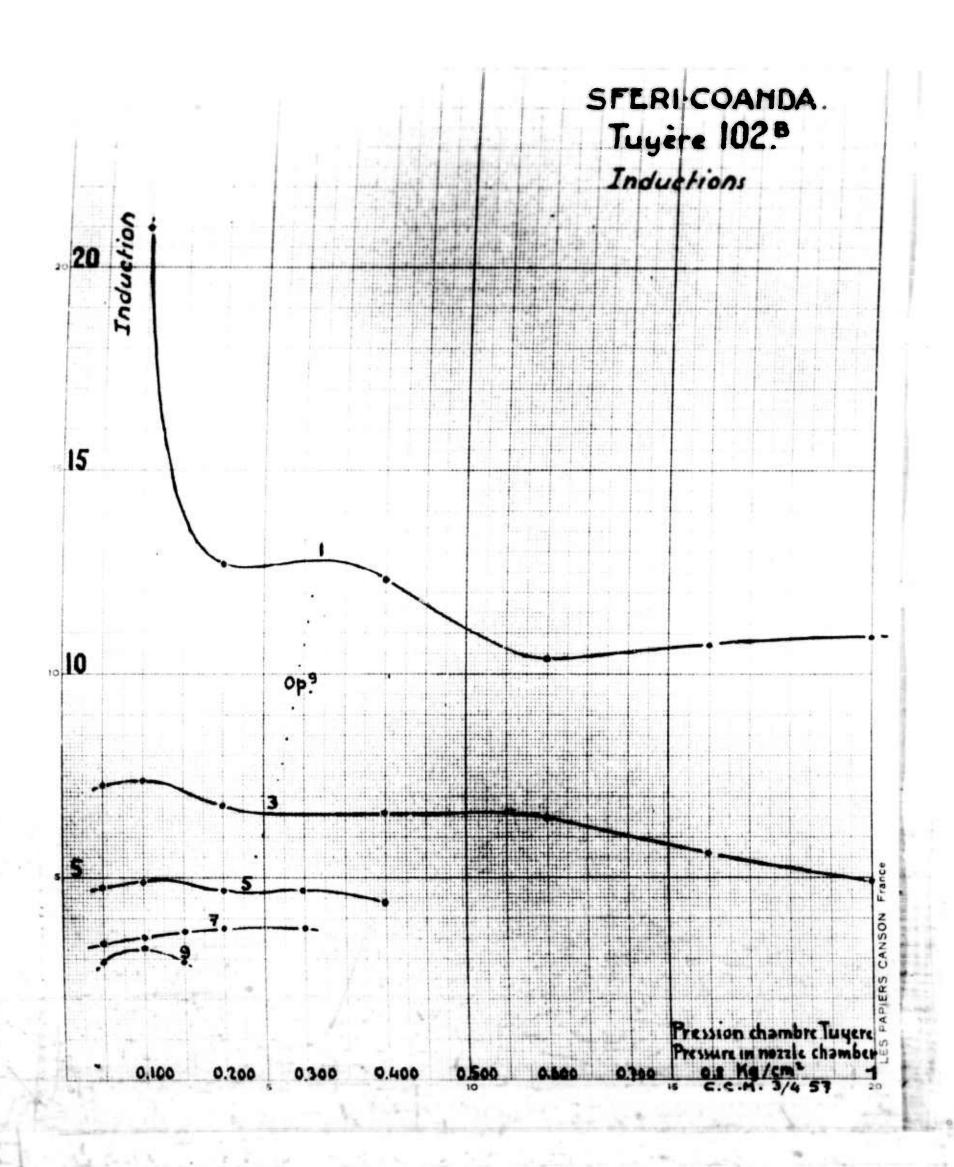
SFERI-COANDA MOZZLE 102 AUS

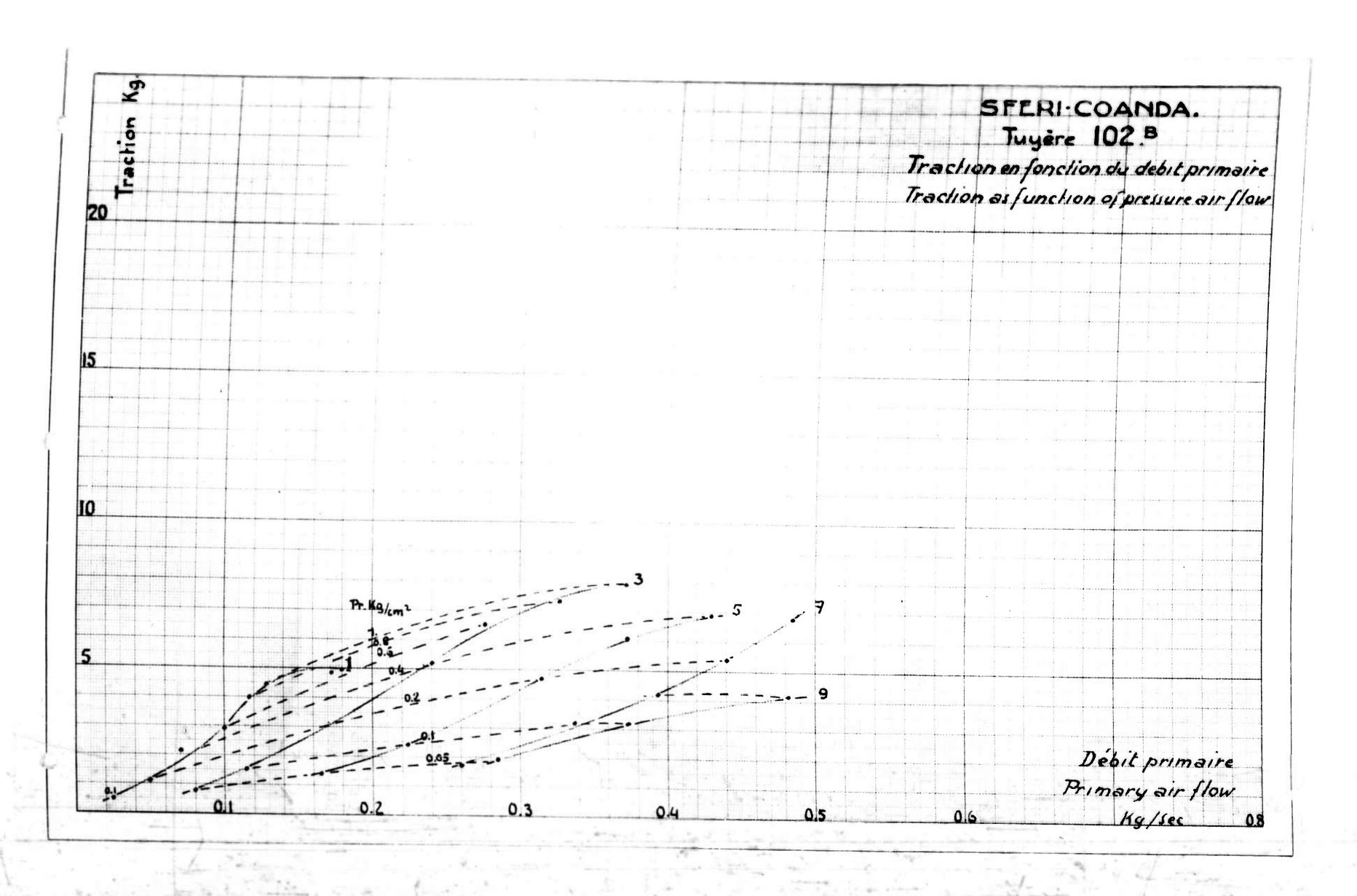
3 3	00 90	17.1 12.3	18,2 13,5	427 43	0,276 0,326	1,800 1,830	6,5 5,6	5,210 6,515 7,325 7,335	767	
								4,900 S.	769 74	
								1,500 4,5		
									767	
m	00	13.7	15,8	13,7	00'	150	7.3	008'0	767	16,4
,	052'1	1 17.0	15,9 18,2 20,1 19,3 17,4 17,4 18,4	3 35,6	20 0140	0641 00	9 10,6	135 5,050		6/
•	~	5 18,	17.	9 33	10 4	1'1 55	7 10,	25 4,4	2	61
•	9'0	17.5	17.	53	10 00	15 1,2.	10.	6'8 3'8	765	2
•	90	16.6	19,3	25	0,0	+01 0	10'4	2,91	26	8/
	10	6'91	20,1	5	100 3	5 0,87	12,3	2,116	×	18,6 19
•	2'0	16,1	10,2	15,5	30'0=	0.63	12.7	001'1	769	18,6
	10	13,1	15,9	12.4	=0,025	0,525	<i>12 ≈</i>	005'0	767 769 769 769 769 769	,
OPENING BY PITCH TOTAL	1	TEMPERATURE NOTILE CHAMBER C 13,1 16,1 16,9	Taraki -				AT10		ATMOSPHERIC PRESSURE TIME /49	_

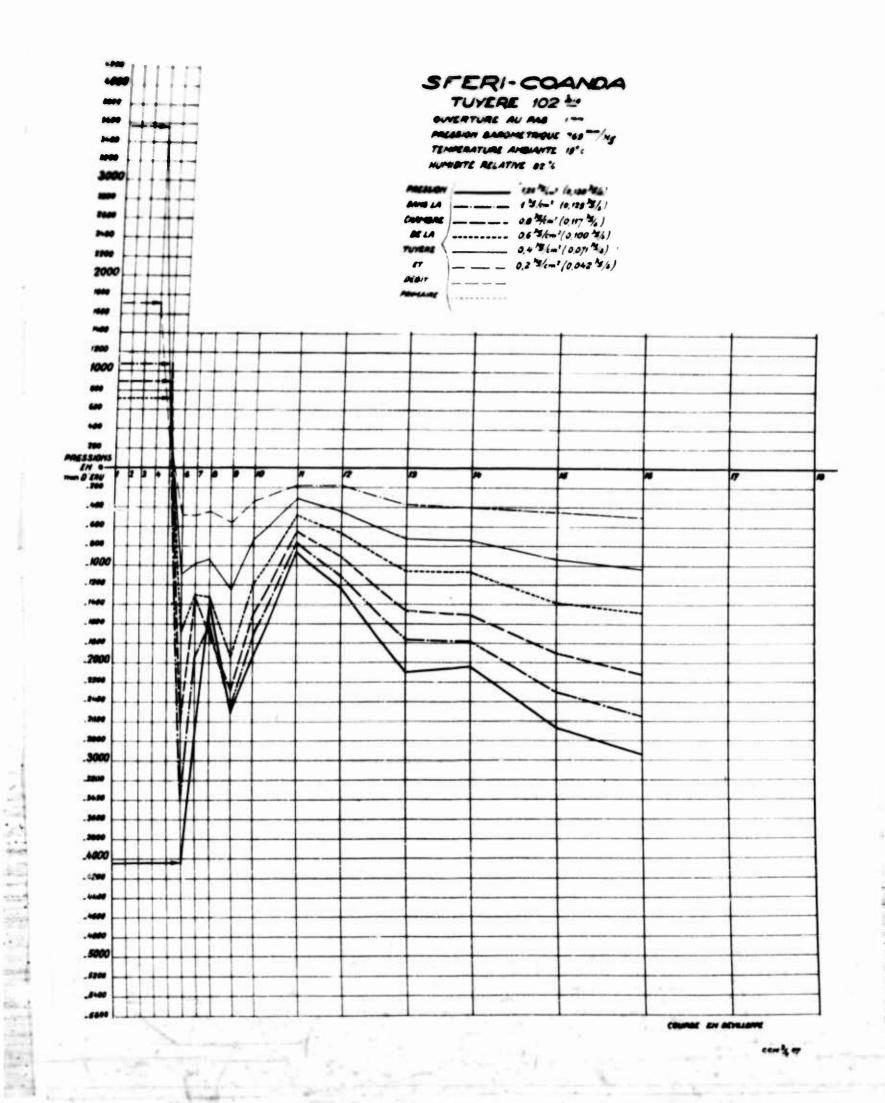
9	00	4.6	2	53	0374	1,736	3,3	1,9 3,2 4,2	767 767 767 15,6 15,6 15,7	
e)	0	~		~	0	0	n	`		
7	6,3	7.7	13,6	42.5	0,485	1,820	3,8	508'9	15.4	
7	2'0	7.9	13,6	36,6	0.40	1,650	38	5.4	767	
7	0510	2'01	13.6	34,3	0,394	094's	3,7	4,2	767	0
_	1'0	1,1	13,2	27.6	0,338	1,180	3,5	3,2	787	8
_	50'0	4'11	12,0	502	0'50	560'0	3,4	1,7	767	•
6	+0	6.6	13	5'44	064'0	0.6'1	4.4	16'9	767	
5	6,3	8'4	8.4	8'04	0.973 0,430	750	1	6,105 6,91	18,9	90
5		11.7	12.	34.			*	1.7	767	•
	· 	1.1	13.4	25,0	7254	01/	6,4	2,4	¥ 3	,
5	50.0	6,1	13.4	7.01	0,165 0,224 0,315	03/0 1/10	•	:	767	
DEENING BY PITCH TOTAL	PALSSURE MOTTLE CHAMBER "S/CH 0.05 0,1	TEMPERATURE NOTILE CHAMBER "C 11,3	ن				RAT/O	TRACTION Ng	ATMESSINERIC PRESSURE THEY HIS	-

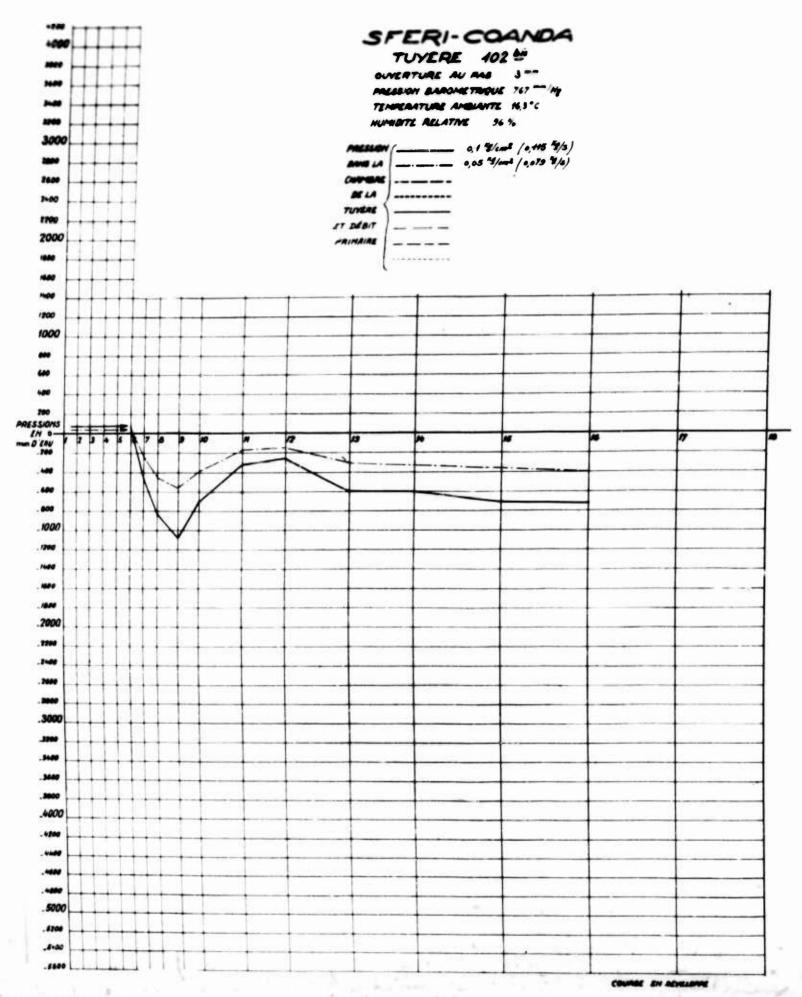


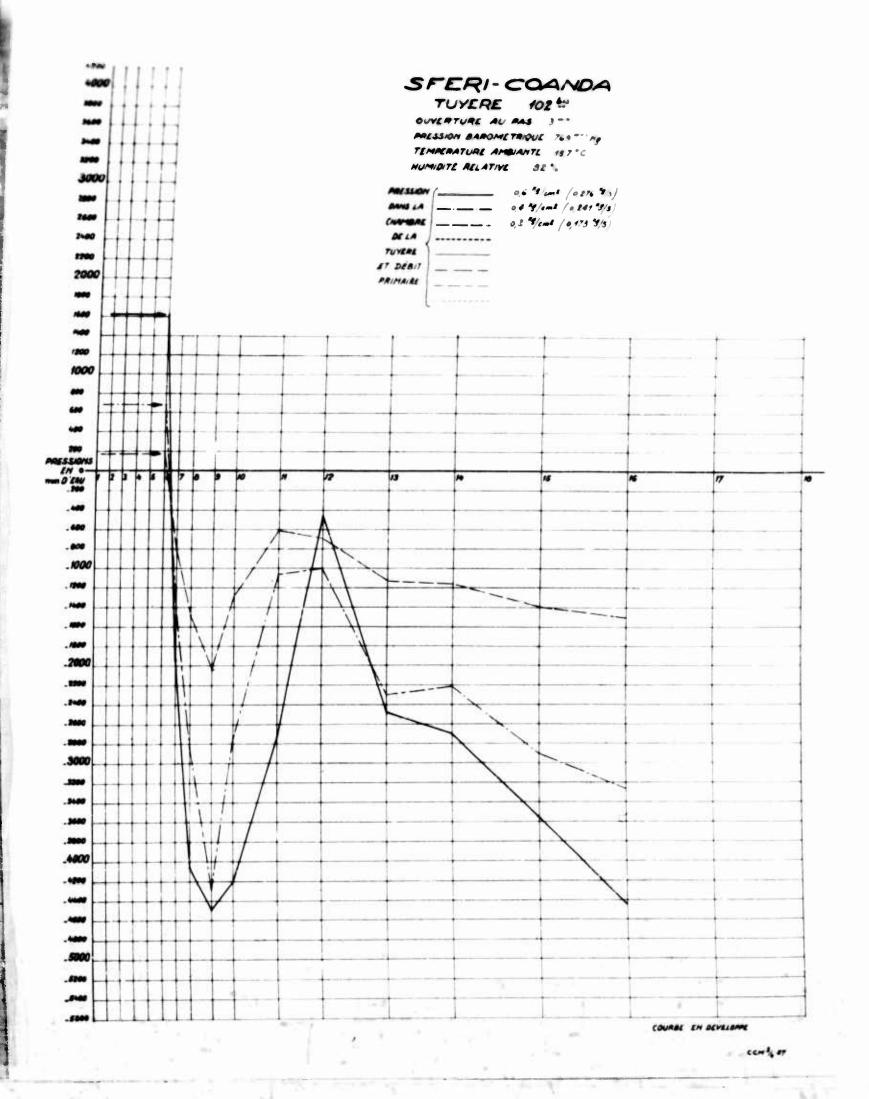


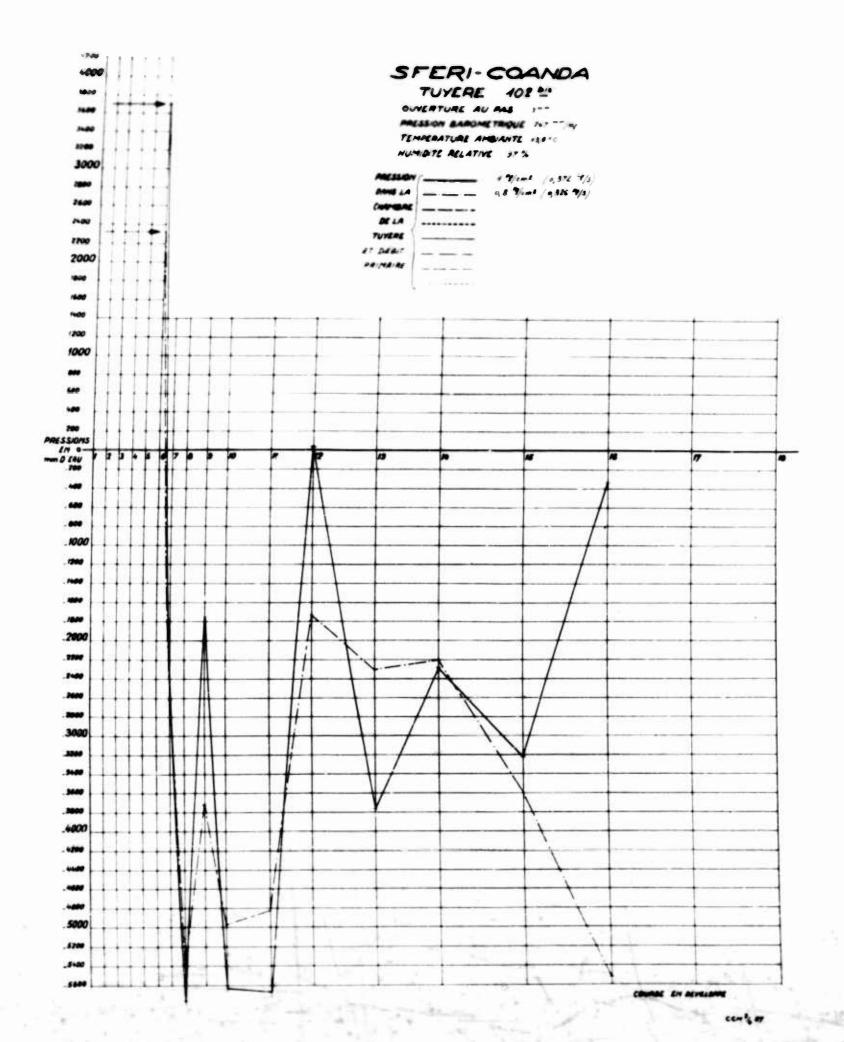


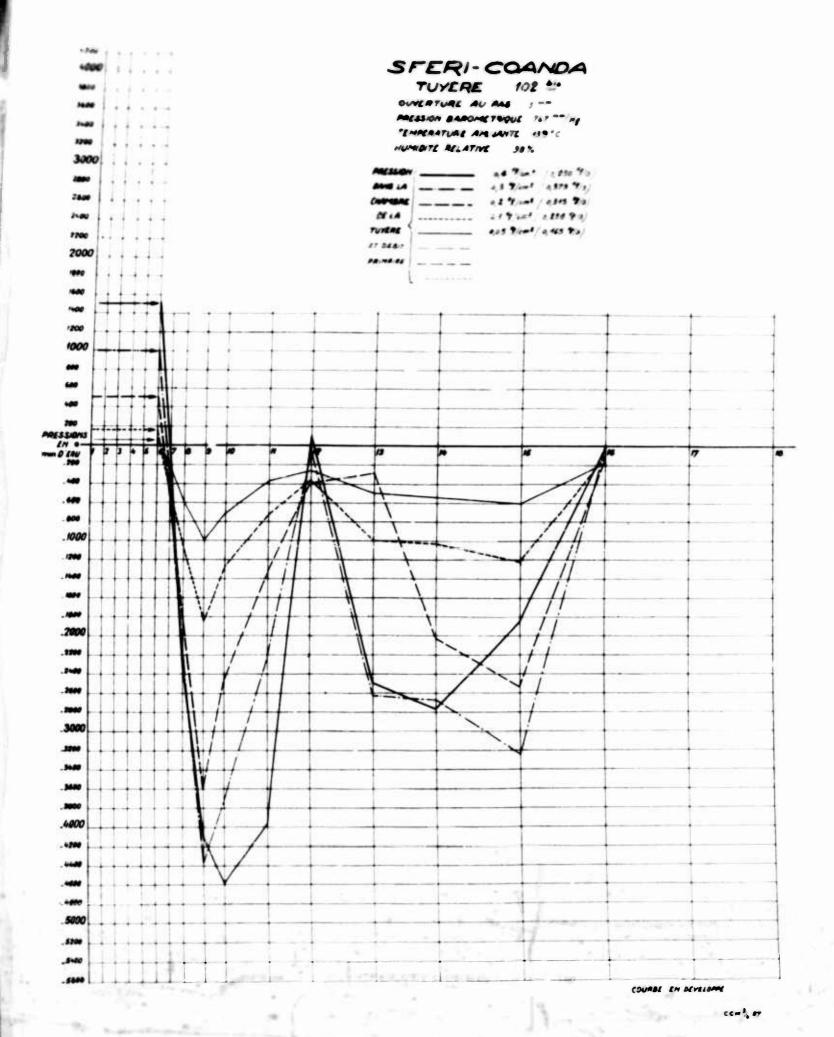


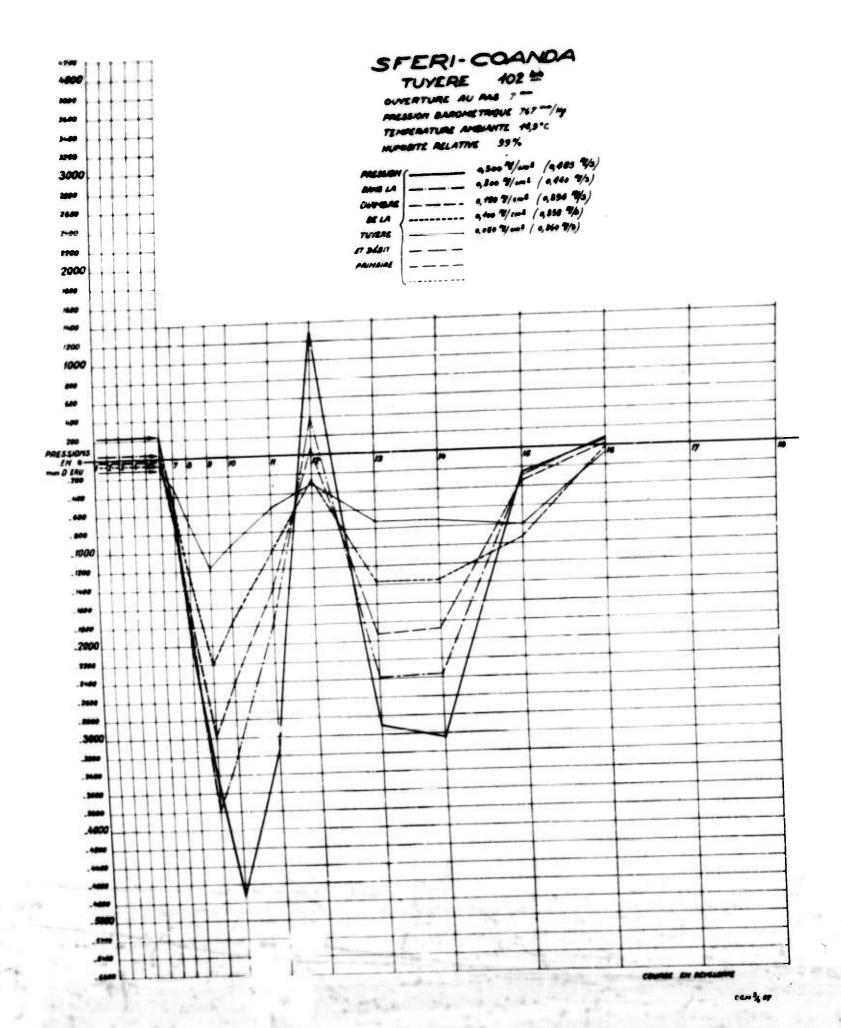


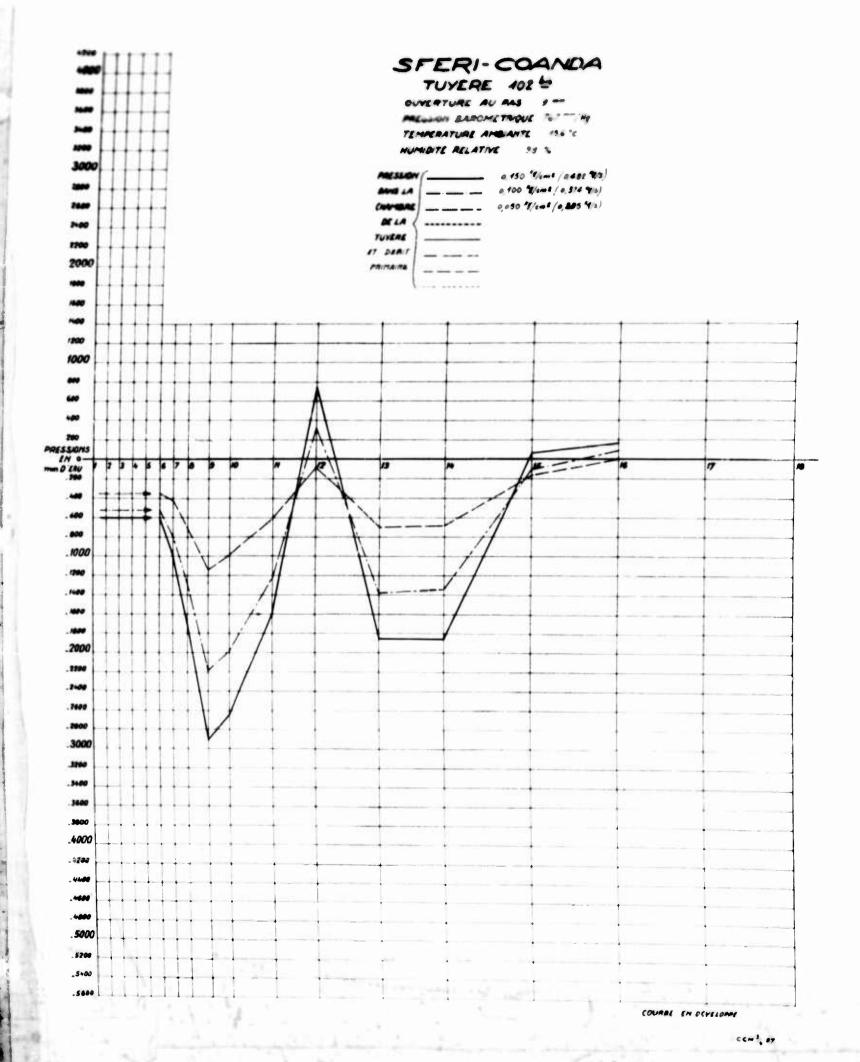


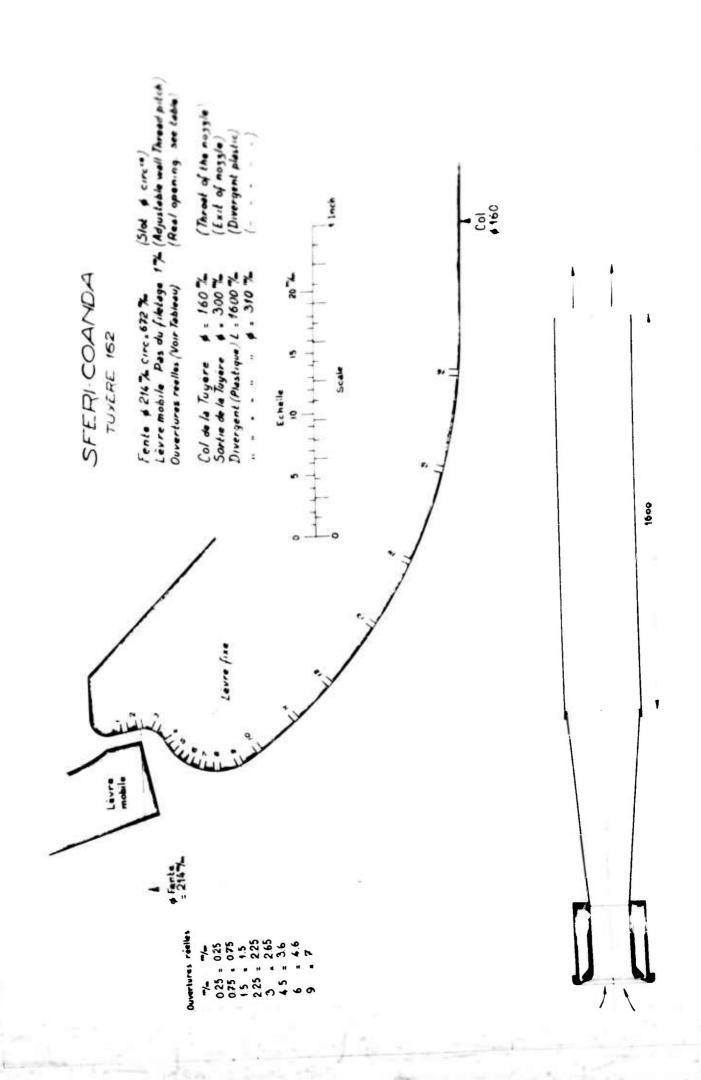










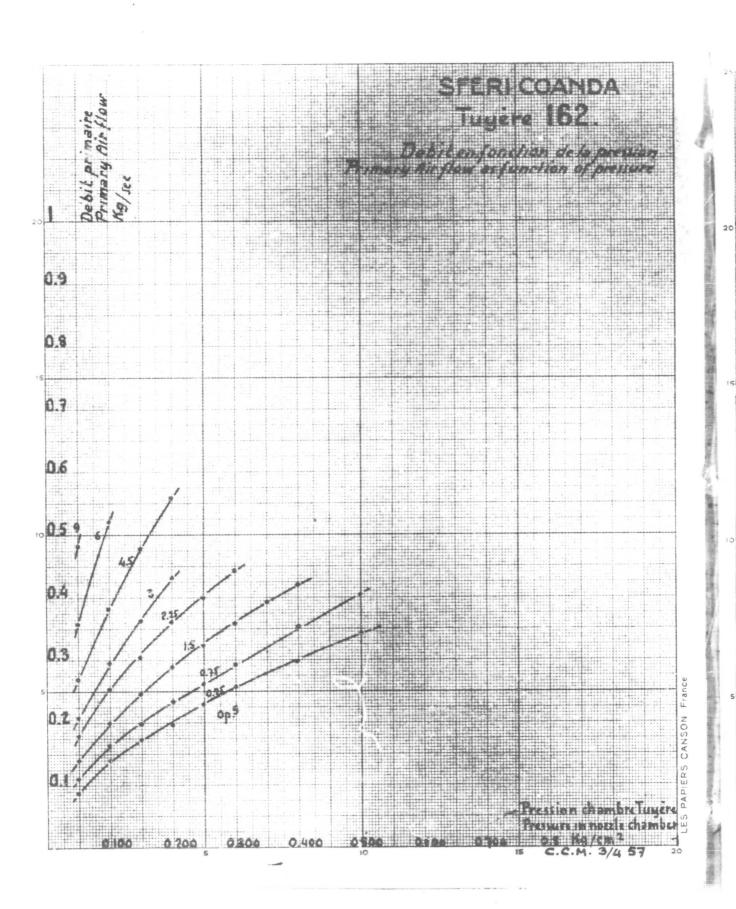


SFERI-COANDA MOZZLE 162

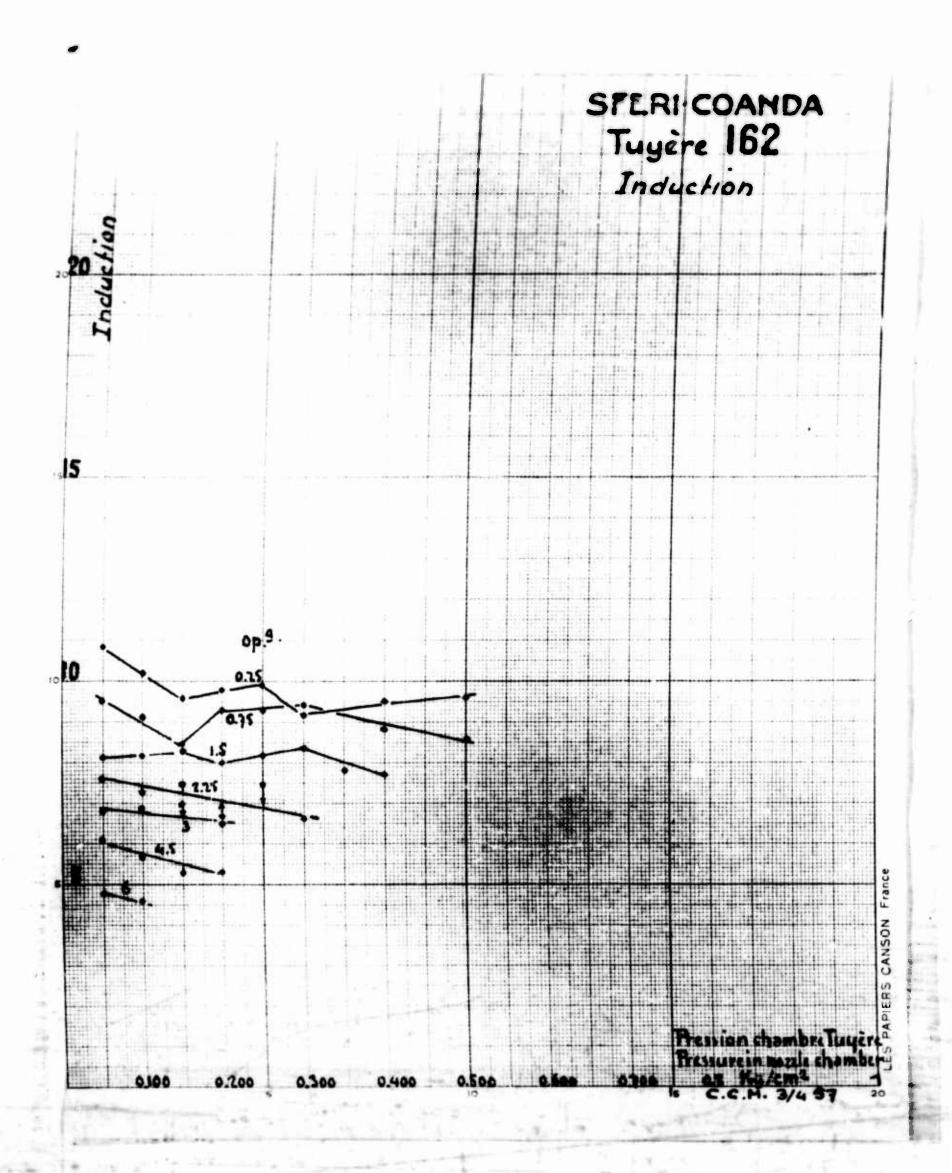
SPENING BY PITCH mm	0,25	0,25	0,25 0,25 0,25 0,25 0,25	0,25	52'0		0,25	0.25	0,75	0,75	0,75	0,75	0,75	27.0	0.75	075	51	1 :	:	:
PARSSURL MOTELE CHAMBER "3/4" 0,05 0,1 0,15 0,2 0,25 0,3	50'0	10	51'0	2'0	52'0		4'0	5'0	so'o	10	21'0	0,2	0.25	•	4.0	0.5	900	, 0	2.0	2
TEMPERATURE NOTTLE CHAMBER C 12,6 12,7	12,6	12,7	Ð	12.7	13,3 13,5		13,4	73	12,9	14.1	12.9	14.5	14,6		13,9	13.3	15.4	737	3 3	2.0
TE SPERATURE SAIT "C	ŧ	14,2	51 1.41 2.41	51	15,6		15,7	6'51	15,6	15.7	9/	15.0	16,3	17.1	17.2	17.7	794			
VELOUITY ENT TIS	9	15,2	15,2 18	20,7	20,7 24.6 25,6		30.7	35,5	113	191	8/	24	26.6		34	38 4	3 61	١.		
PRIMARY AIR "9/5	0,086	0/39	0,086 0,39 0,173 0,195 0,230 0,257	0,195	0570		662'0	WE'0		0,163	0,199	0,236	0,262		0,352	90.00	0 01.2	0000	200	52
TOTAL AIR ** /5	0,930	1430	0,930 1420 1,660 1,905 2,280 2,360	1,905	2,280		2,830	3,270		1,490		2,200	2,450		3,100	3.500	11165		1	0.50
SIR INDUSTION RATIO	8'01	10,2	10,8 10,2 9,6 9,8 9,9 9,2	9,8	6,6	9,2	56	9,6	56	9,1	6,9	9,3	9,8		8	9.8				5 .
TRACTION Ng	0.900 2	2	3,4	4,4	5,205 6,305	508'9	8,410	10,335	*	8,3	3,5	4.7	506'5		9,510	12,003	1,400	2000	4,200	3 3
ATMOSPHERIC PRESSURE /49	775 775 775 775	775	775 775 775 775 775 775 775 775	775	775	775	775	775	775	775	775	2/7	775	3/1	27	775	775	2/2	2/2	2
NTPOSPHERIC AUMOITY %	93	82	85	10	ò	90	79	2	11	1	12	12	12.	2 %		%	0.7 2	2 7.	5 E	5. 5

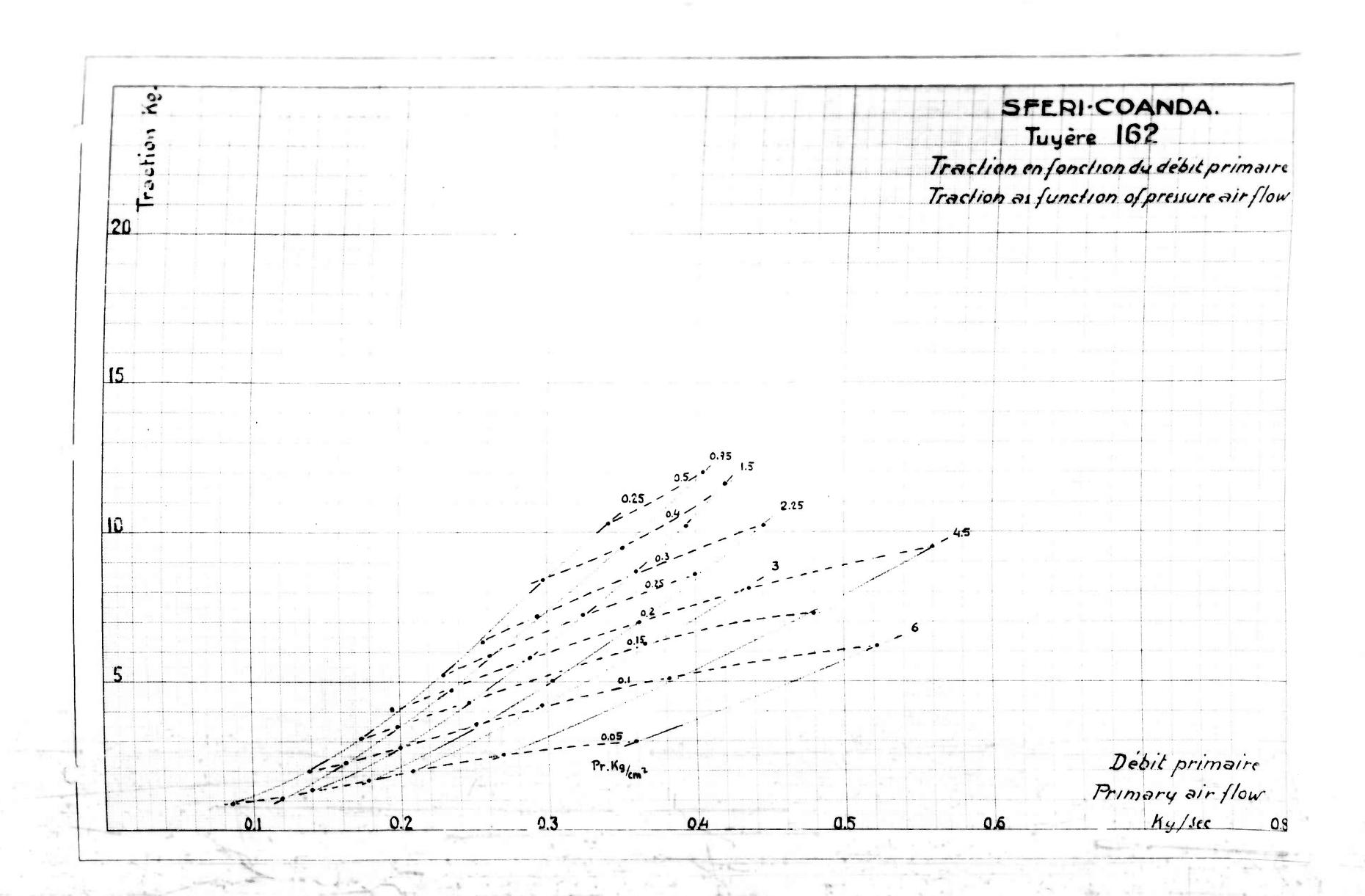
SYLMING BY PITCH THEN	1,5 1,5 1,5 1,5 2,25 2,25	1,5	51	1,5	2,25		5.25	2,25	2,25	2.25	(L)	6)	co.	~	4.5	4.5	57	77	,	,
PAESSURE HOTTLE CHAMBER "3/CH" 0,25	0,25	6,3	0,35		0'0 50'0		51'0	0,2	0,25	0.3	20,00	10	51'0	0,2	50'0	0.0	0 15			
TEMPERATURE NOTZLE CHAMBER 9C 15,7	15,7	15,8 15		151	11	1	16,8	46	19,5	187	20,2	9'61	9'61	18.4	20.2	19.3	. 9	3 3		
TEMPERATURE EXIT ºC	17.2	17,8 18	18	10,5	9	524		18,5	502	2'73	20,1	107	20.7	20,6	20.1	202	20.0			
VELDCITY EXIT "/S	23	33,2	45.5 8.8.8 3.5.4	35.4	108 5'NI			8'92	33	32.7	15,6	22.5	20,7	31.4	8 2	24				
PRIMARY AIR KS/S	0,324	098'0	0,324 0,360 9,394 0420 0,779 0,252	0710	6170			0,362	0010	9440	0,306	962'0	998'0	2436	0/2/0	0.302	040	25		7
101AL AIR *9/S	7,654	3,040	2,654 3,040 3,080 3,230	3,230	0801 05E1			2430	6 0	2,940	1,410	2,040	2,570	2,840	1.6.0	\$170	25.5			250
AIR WOUCTION RATIO	8,2	*	8,2 8,4 7,8 7,7	7.7	7.6	7,3		6.7	2,5	9'9	0.9	6'9	_	5'9	6.4	5.7	5.3	3		
TRACTION Kg	7,205	8,705	7,205 8,705 10,205 11,610	11,610	1.750	3,600	5,100	7	509'8	302'01	•	4,200	6,300	8, 16.9	2,500	5,100	7.300	355	-	
Tuests .	27.5	775	511 511 511 511 511 511	775	175	775	27.5	775	773	773	773	773	773		Í					
	18,4	18,6	18,6 18,4 18,8	18.8	19,8 19.2	19.2	19.2	19,2	512	21,6	21,6	21,6	21,7	21.6	21,9	27.3	22	2 2	2	73
	7.5	11	70 70		89 69	68	89	88	88	20	57	27	57	25	5.5	* 35	3	; 5	3 5	2 0

ccm 3/2 57



LES PAPIERS CANSON France





ADUNCLASSIFIED ADUNCLASSIFIED ADUNCLASSIFIED

Armed Services Technical Information Agency

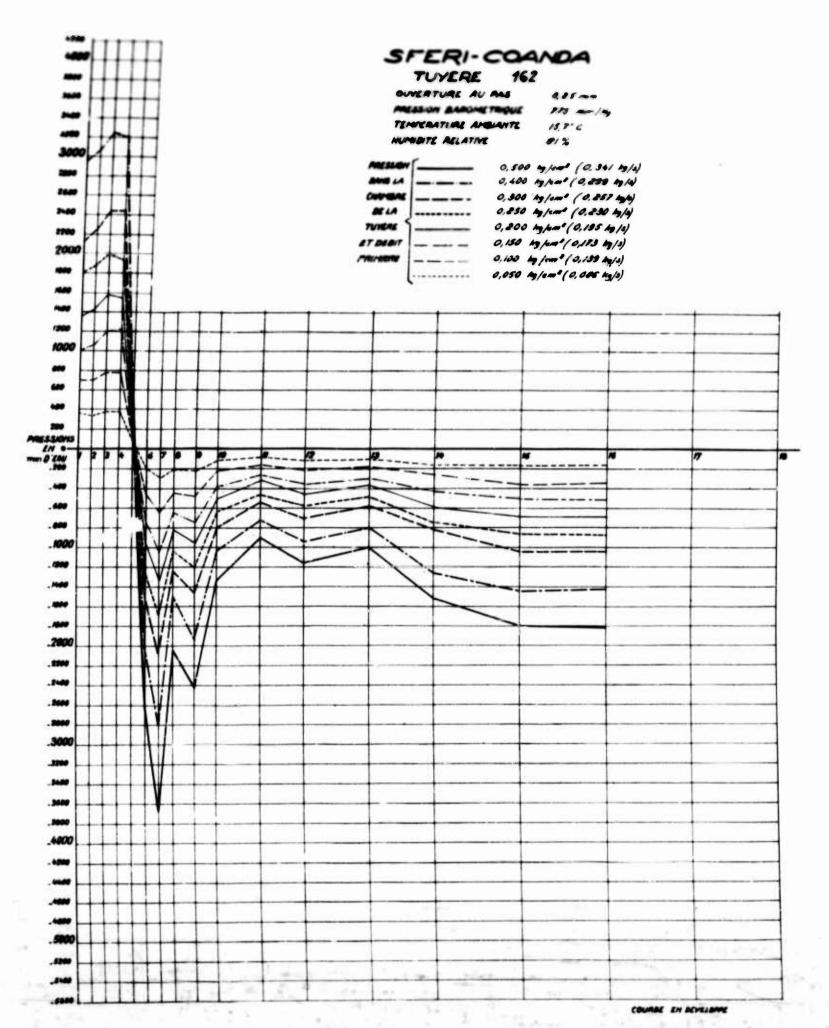
ARLINGTON HALL STATION ARLINGTON 12 VIRGINIA

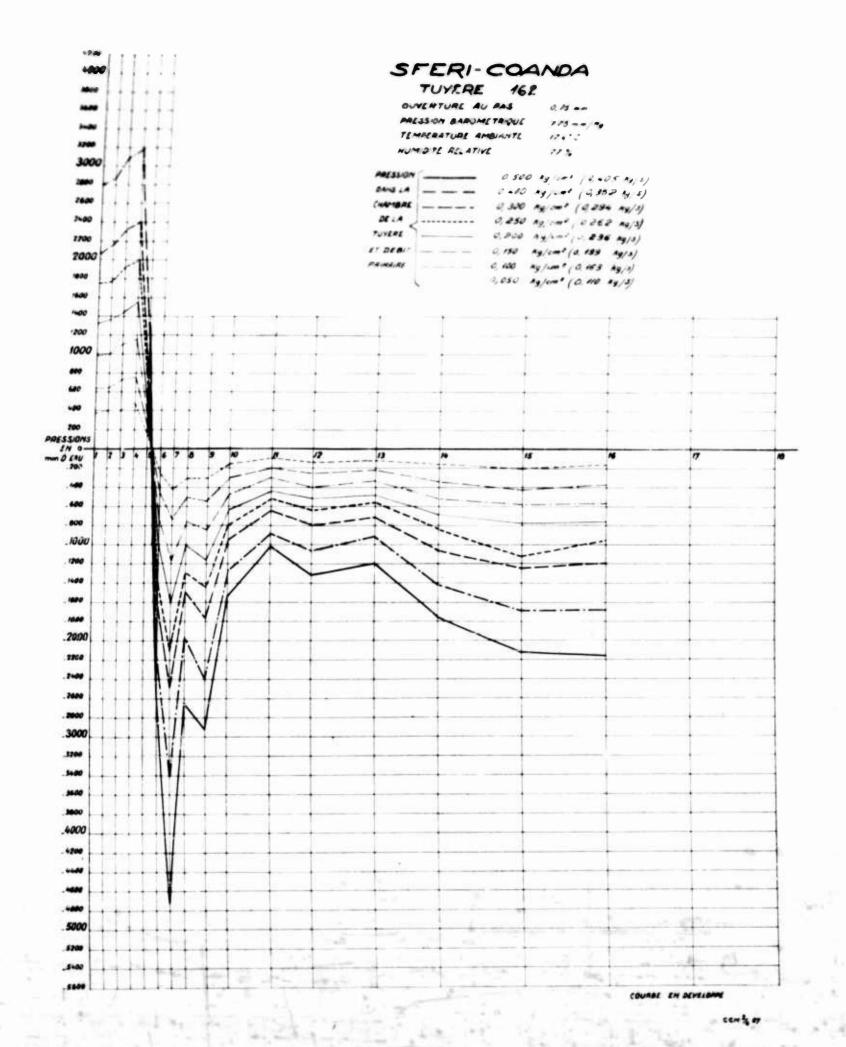
FOR
MICRO-CARD
CONTROL ONLY

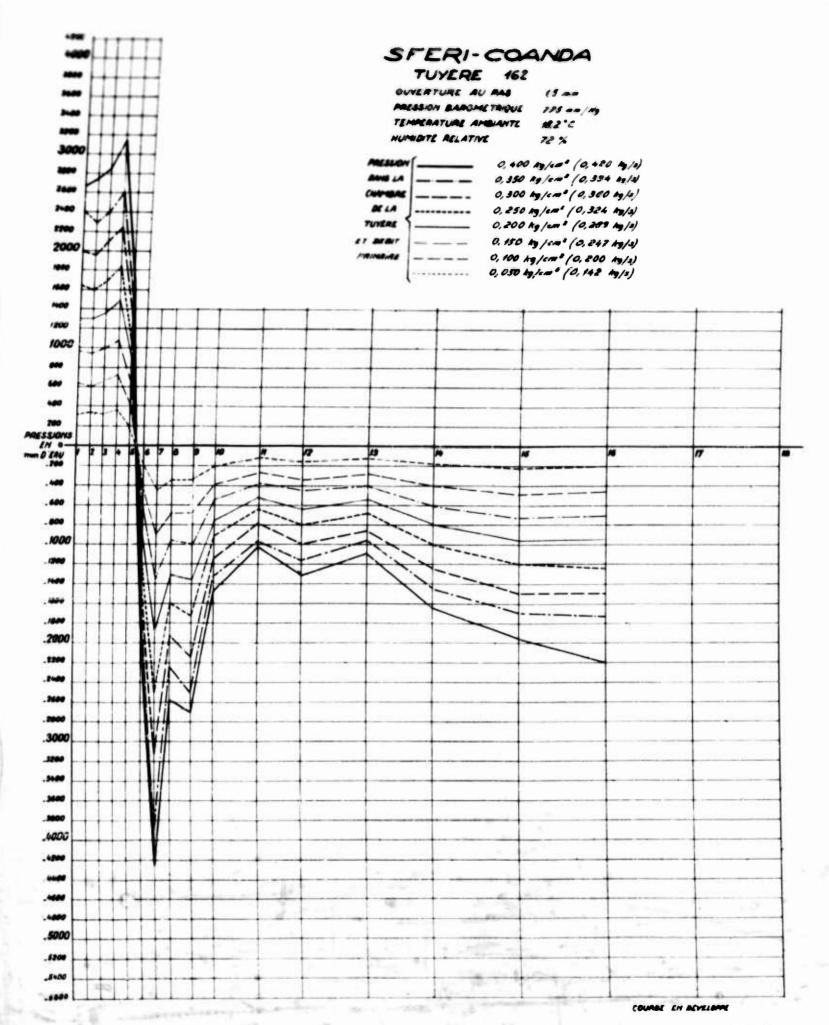
3 OF 5

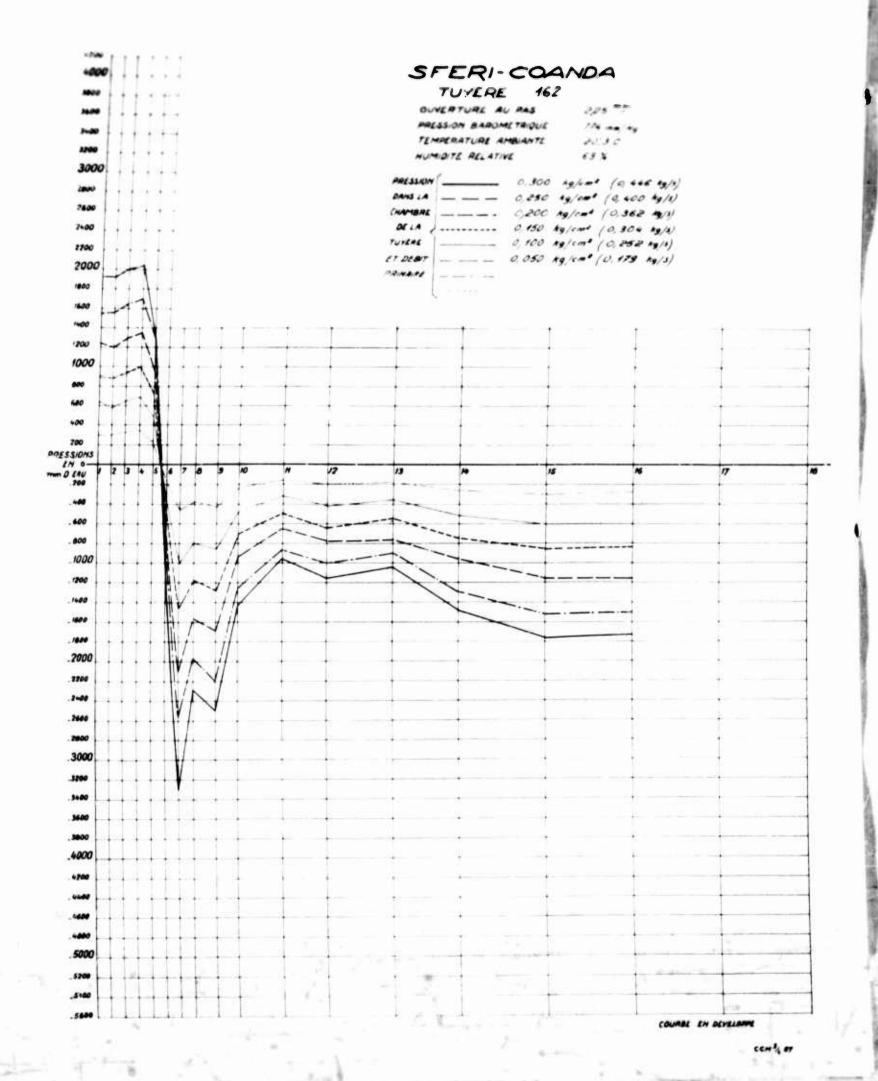
NOTICE: WHEN GOVERNMENT OR OTHER DRAWINGS, SPECIFICATIONS OR OTHER DATA ARE USED FOR ANY PURPOSE OTHER THAN IN CONNECTION WITH A DEFINITELY RELATED GOVERNMENT PROCUREMENT OPERATION, THE U. S. GOVERNMENT THEREBY INCURS NO RESPONSIBILITY, NOR ANY OBLIGATION WHATSOEVER; AND THE FACT THAT THE GOVERNMENT MAY HAVE FORMULATED, FURNISHED, OR IN ANY WAY SUPPLIED THE SAID DRAWINGS, SPECIFICATIONS, OR OTHER DATA IS NOT TO BE REGARDED BY IMPLICATION OR OTHERWISE AS IN ANY MANNER LICENSING THE HOLDER OR ANY OTHER PERSON OR CORPORATION, OR CONVEYING ANY RIGHTS OR PERMISSION TO MANUFACTURE, USE OR SELL ANY PATENTED INVENTION THAT MAY IN ANY WAY BE RELATED THERETO.

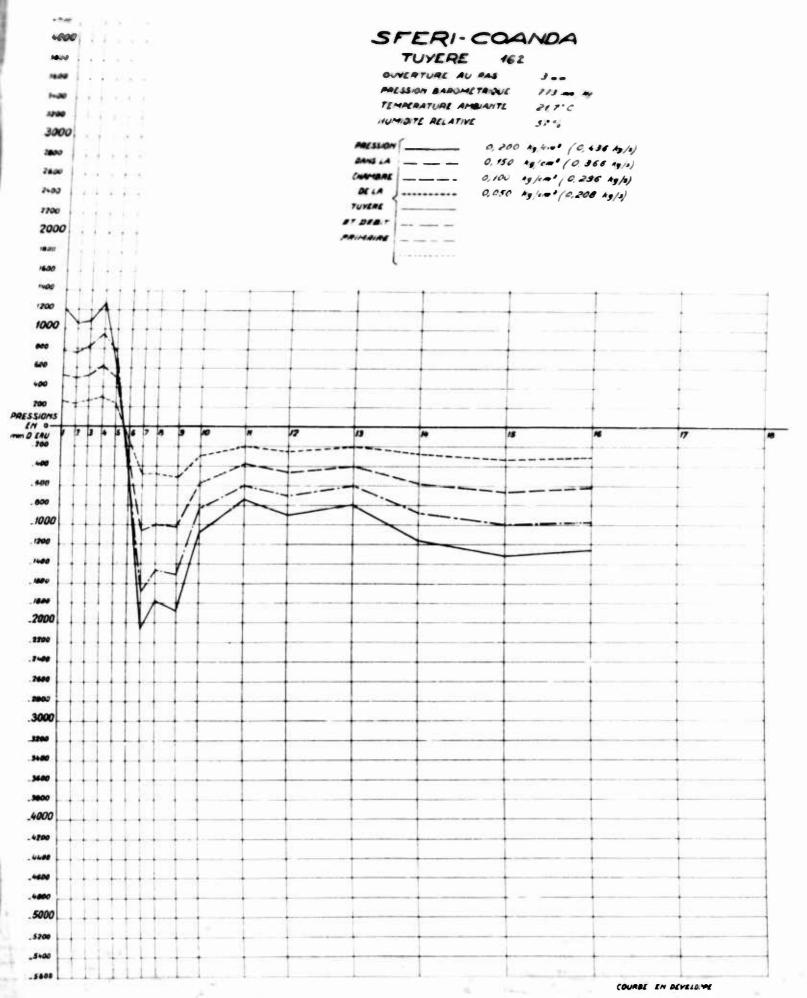
UNCLASSIFIED

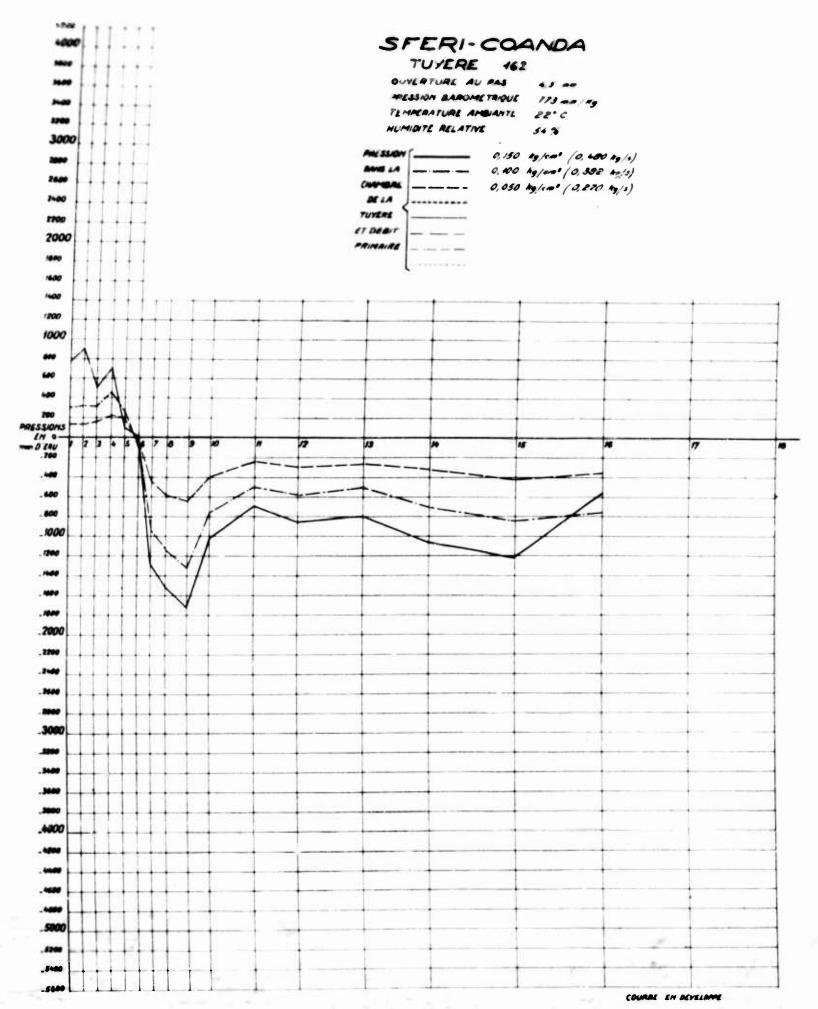


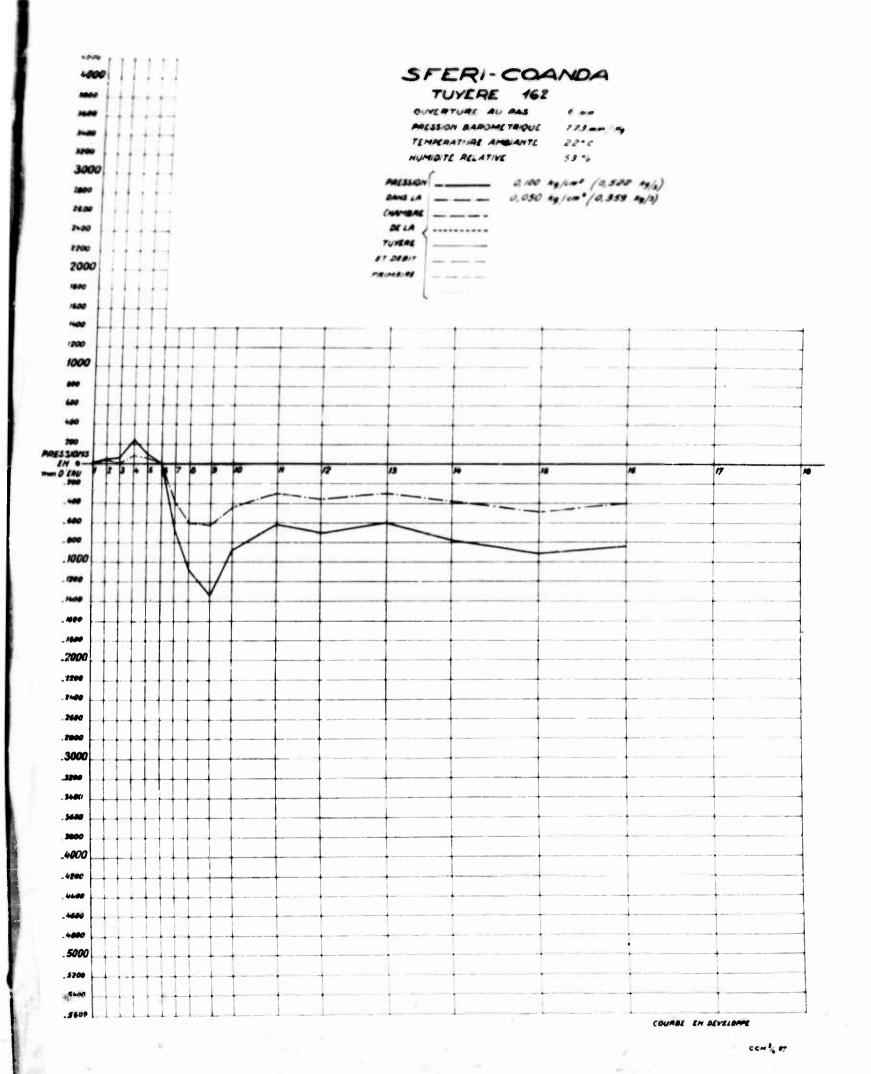


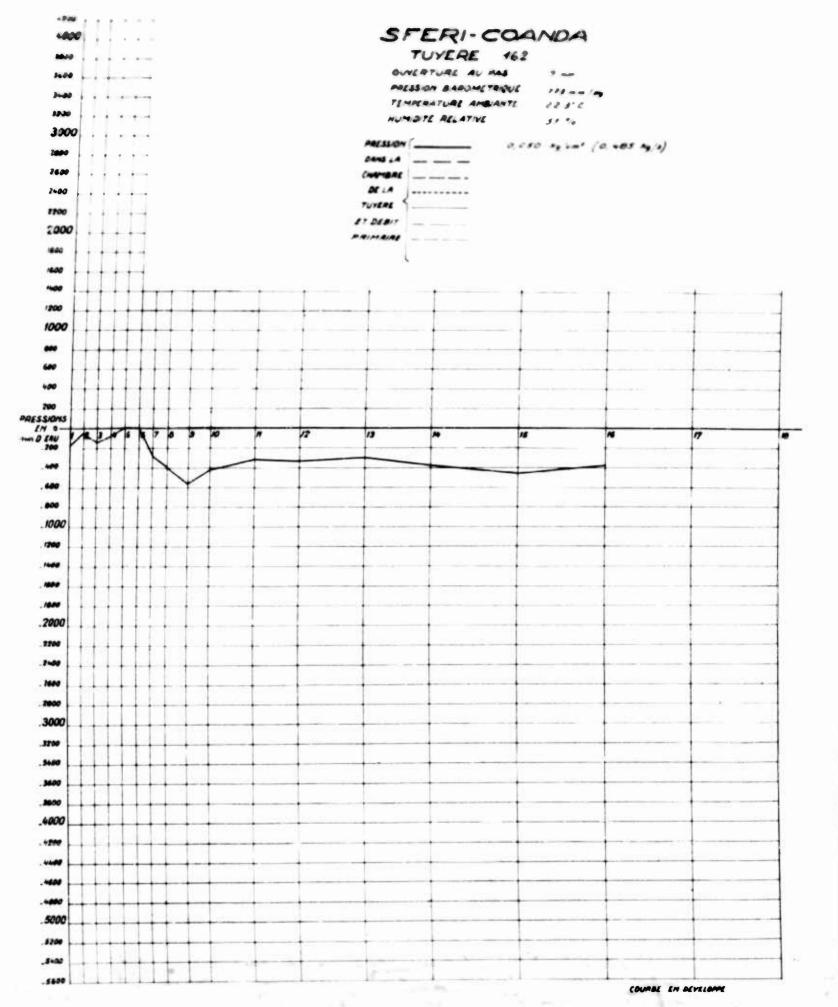


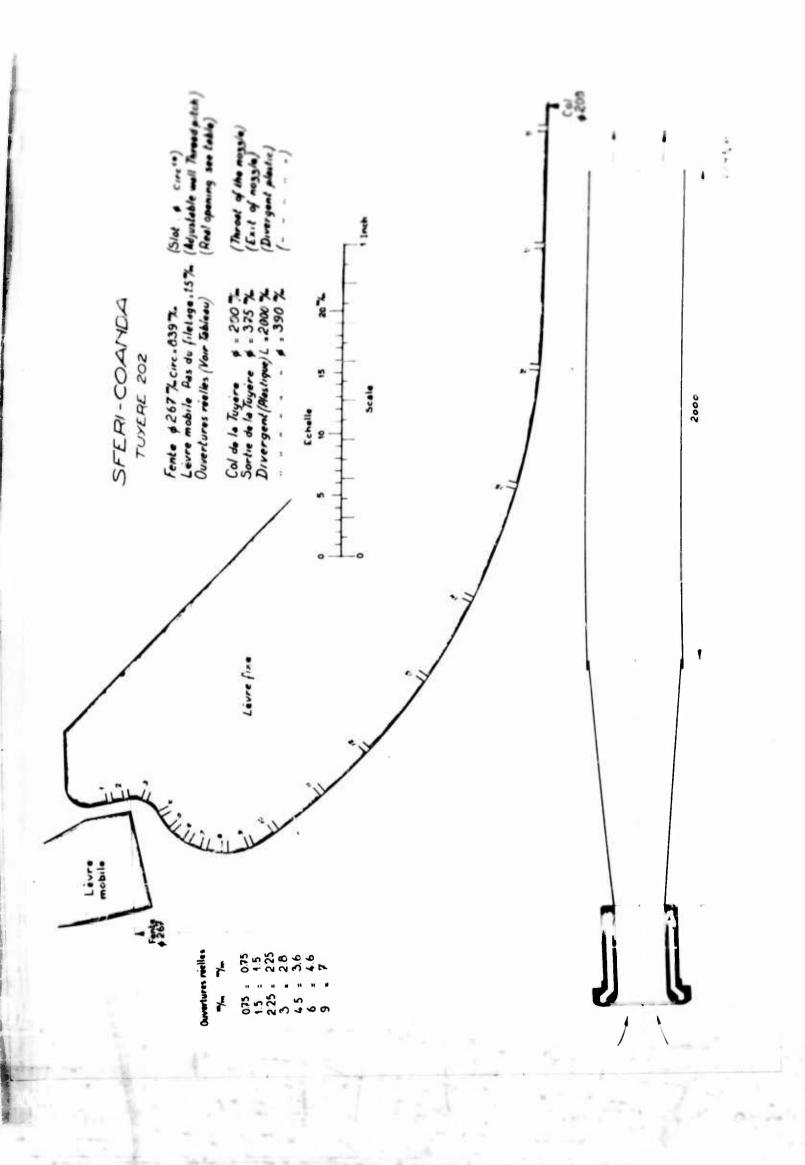








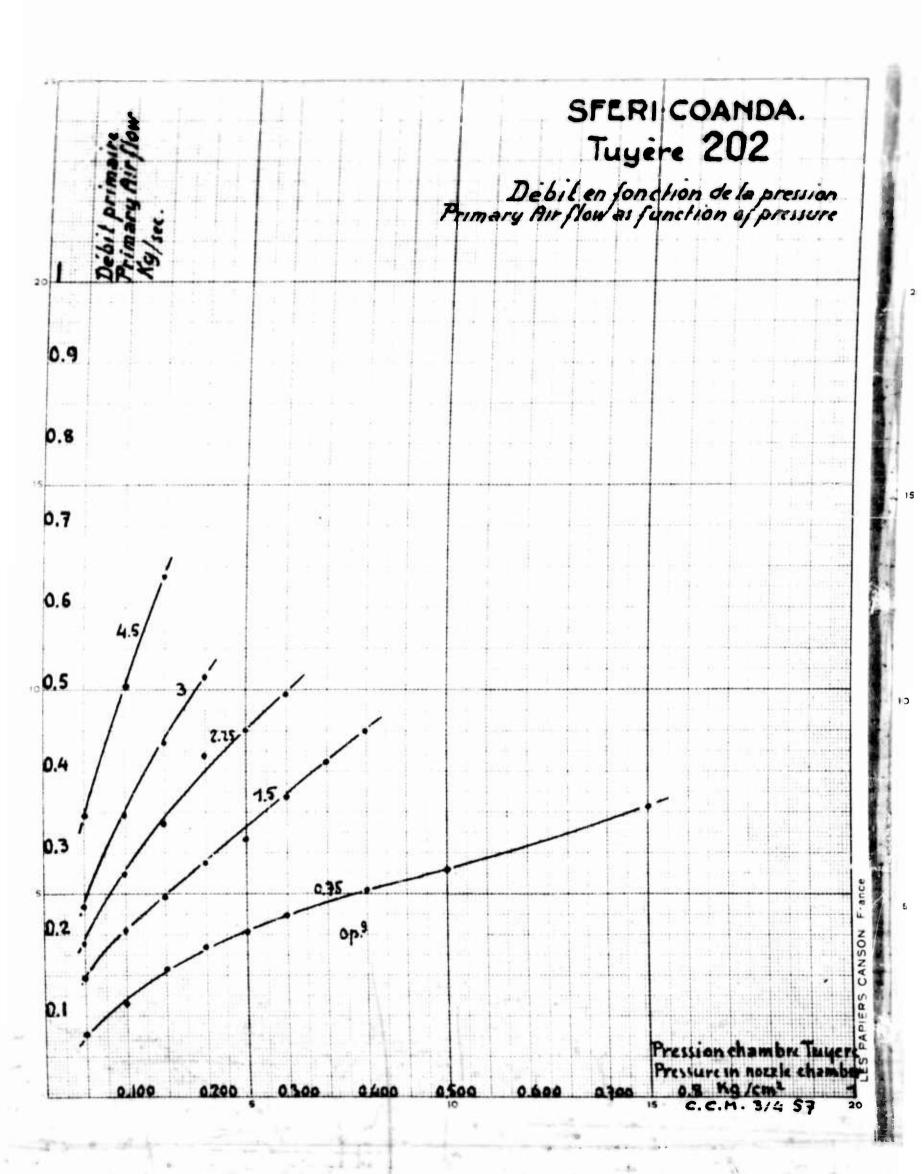


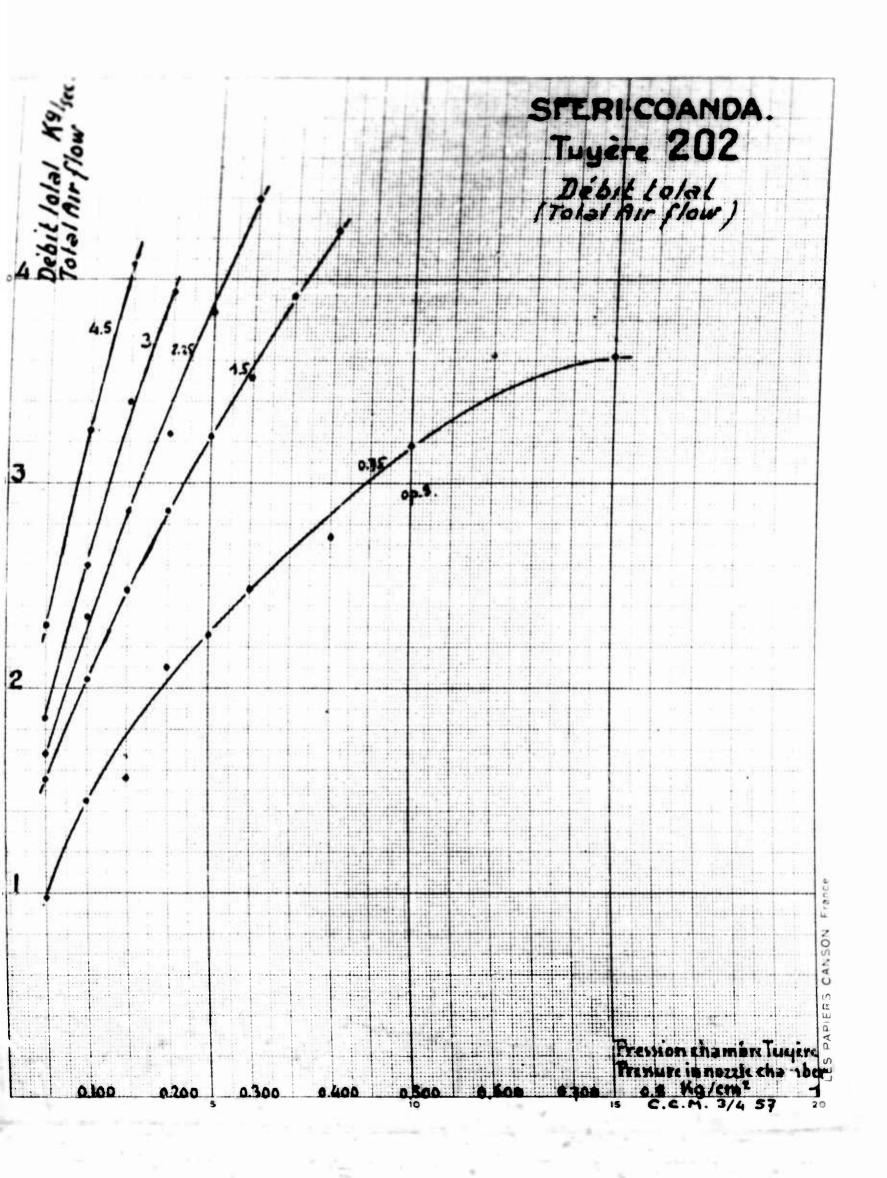


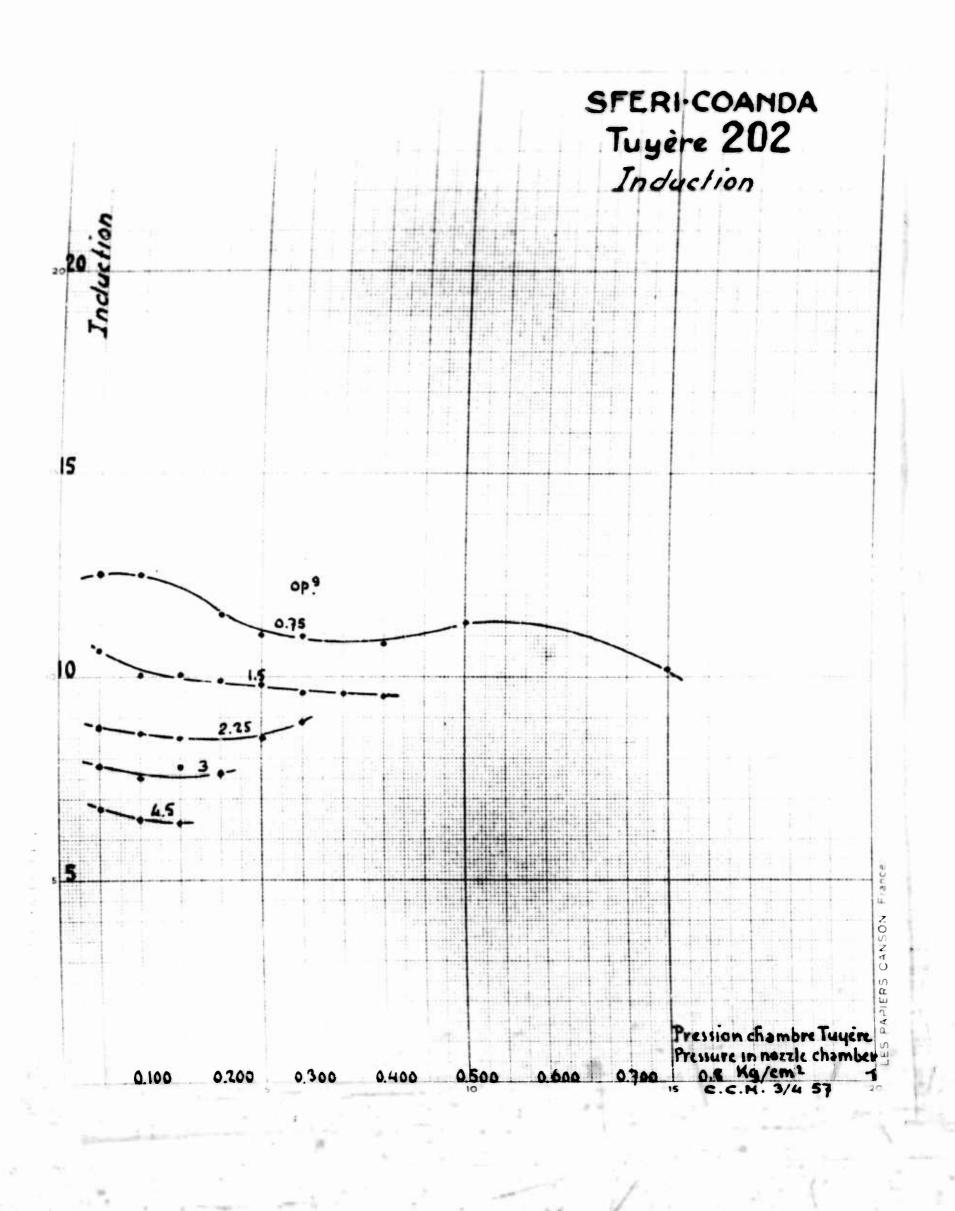
SFERI-COANDA MOZZLE 202

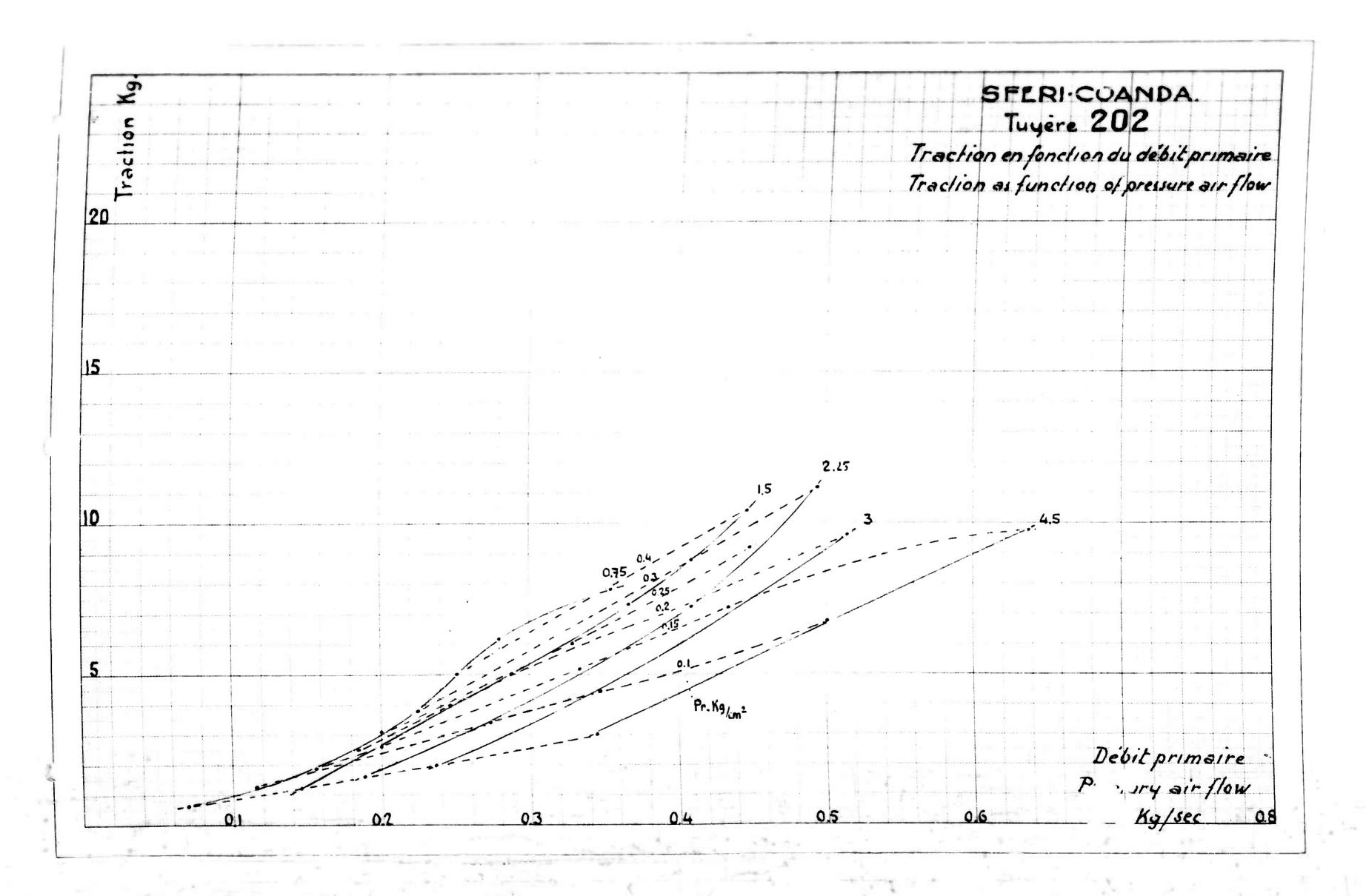
OPENING BY PITCH mm 0,75 0,75 0,75 0,75 0,75 0,75	0.75	0.75	5/0	52'0	5/0		52'0		52.0	1,5			5,1				1
PAESSUAL HOZZLE CHAMBER "3/C"	0,05	10	0,15	0,2	52'0	7 6'6			0,75	500			20				
TEMPERATURE NOTILE CHAMBER C 17,7 17,7 17,7 17,5 17,1 17.4	1,77	17.7	17.7	17,5	111	1 4%	591	17,2	5'91	6'91		N.0	99				;
TEMPERATURE EXIT "C	6.91	691	6.91	16.7	11	1 6.7			7,2	16.7			2.4				
VELOCITY EXIT "/S	6.75	9	8'01	5'11	15,6	1 :2			5'42	9'01			19.0				
PRIMARY AIR *5/5	0,078	9110	0,157	0,183	502'0	1 5221			3356	974'0			0.288				2,27
TOTAL AIR *9/5	0,980	1,452	1,567	2,100	2,260	2 084			3,620	1,545			2870				
AIR INDUCTION RATIO	12,5	12,5 12,5 10 11,5 11 11	06	11,5	*	,			201	10,6			6.6				0.5.
TRACTION Kg	009'0	0,600 1,300 1,900 2,500 3,100 3,800	006'1	2,500	301'8				3882	1,200	2,600		2 060	6,005	7,305	8,805	9,5
ATMOSPHERIC PRESSURE THE	775	sil sil sil sil sil	176	775	175				2/2	775	175	77.6	3//	775	324	:	1
ATMOSPHERIC TEMPERATURE C	17,2	17,2 17,2 17,3 17,3 17,4 17,5	17,3	17,3	17.4	6	17,6	121	511	17,6	1.7	7,6	5.4			?	? :
ATMOSPHERIC HUMIDITY %	73	97 97 97 87 87 89 78	23	0/	, 81	J			52	7.5	7.5	26	7.6	,	,	ì	

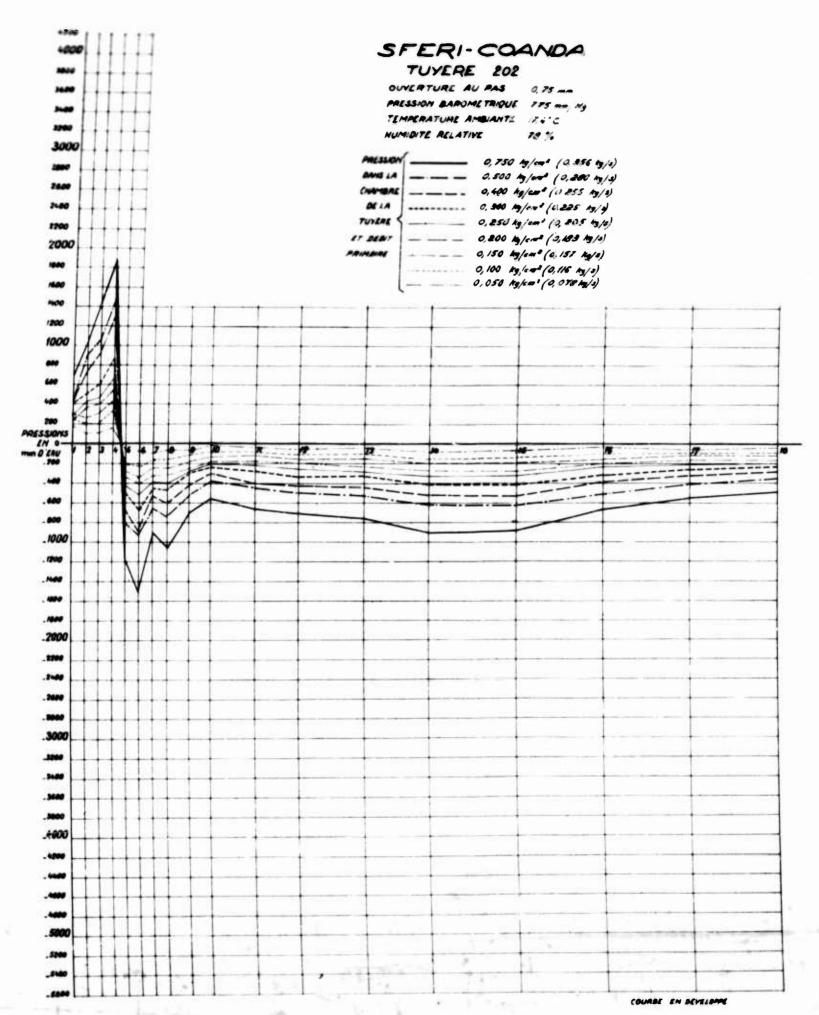
4,5 4,5 4,5 9,65 0,1 0,15 17,3 15,1 14,9 17,7 17,5 17,1 15,9 22,4 20,2 0,3+5 0,502 0,636 2,305 3,25,4 0,000 6,7 6,5 6,4 3 6,0 9,0	775 775 775 18,3 18,3 18,2 75 74 74
3 3 3 3 0,05 0,1 0,15 0,2 17,1 17,1 16,4 16,9 17,4 17,3 17,5 17,5 12,7 17,9 23,4 27,2 0,237 0,348 0,435 0,515 1,850 2,600 3,400 3,940 7,8 7,5 7,8 7,6 2 4,4 7,2 9,6	775 775 775 775 10,3 18,3 16,3 18,2 72 72 72 72
OPENNING BY PITCH THE 2.25 2.25 2.25 2.25 2.25 2.25 2.25 2.2	775 775 775 775 775 18 18 18 18 18,2 74 74 73 73 73 72
OPENING BY PITCH THE PAESSURE NOTILE CHAMBER "9/4" TEMPERATURE EXIT "C VELOCITY EXIT "/5 PRIMARY AIR "9/5 TOTAL AIR "9/5 AIR WIDUCTION RATIO TRACTION NG	ATMOSPHERIC PRESSURE THE PC ATMOSPHERIC TEMPERATURE PC ATMOSPHERIC HUMIDITY %

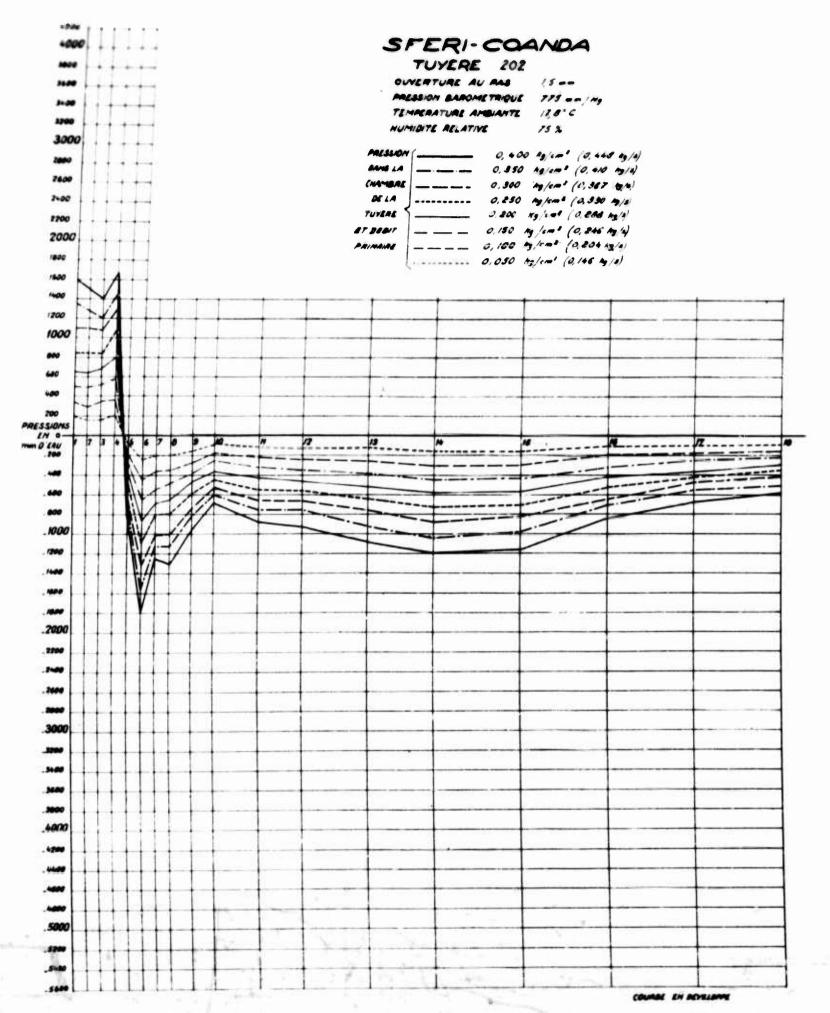


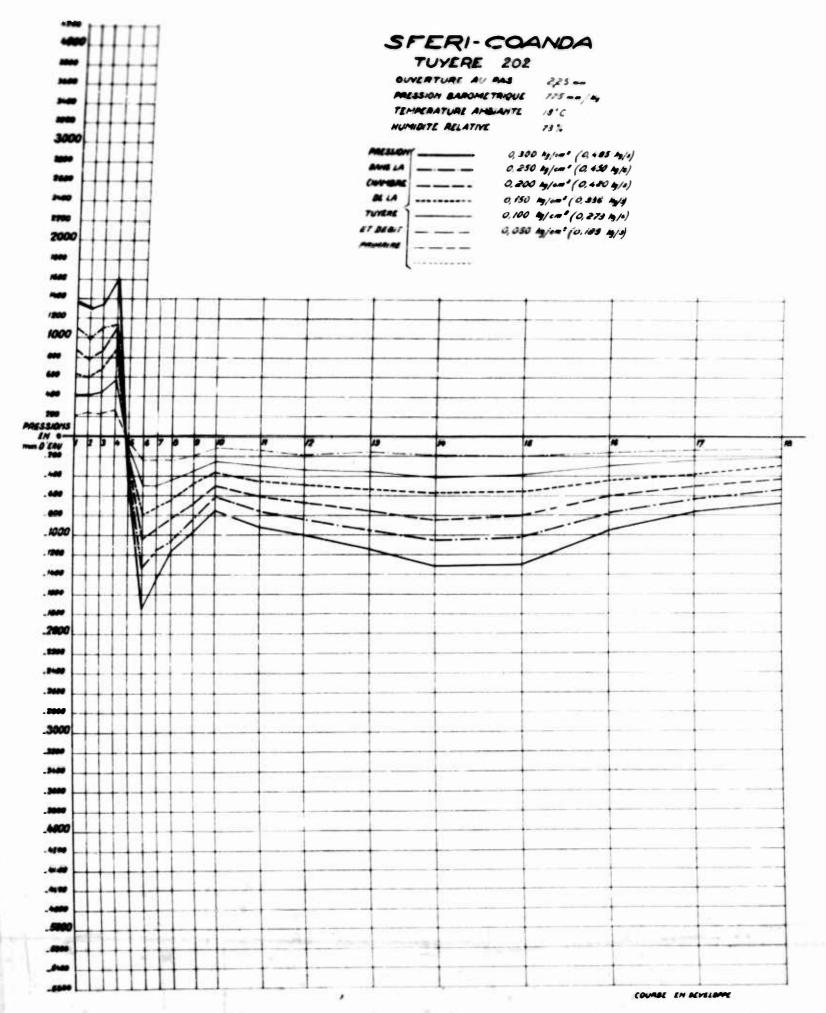


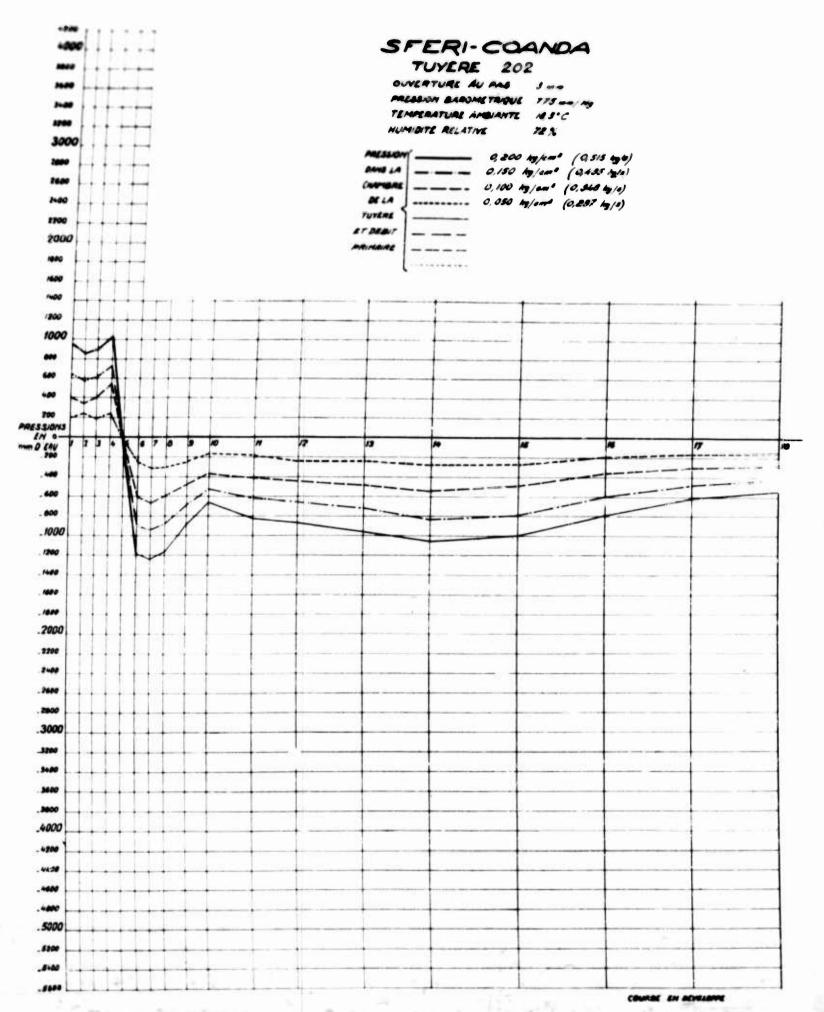


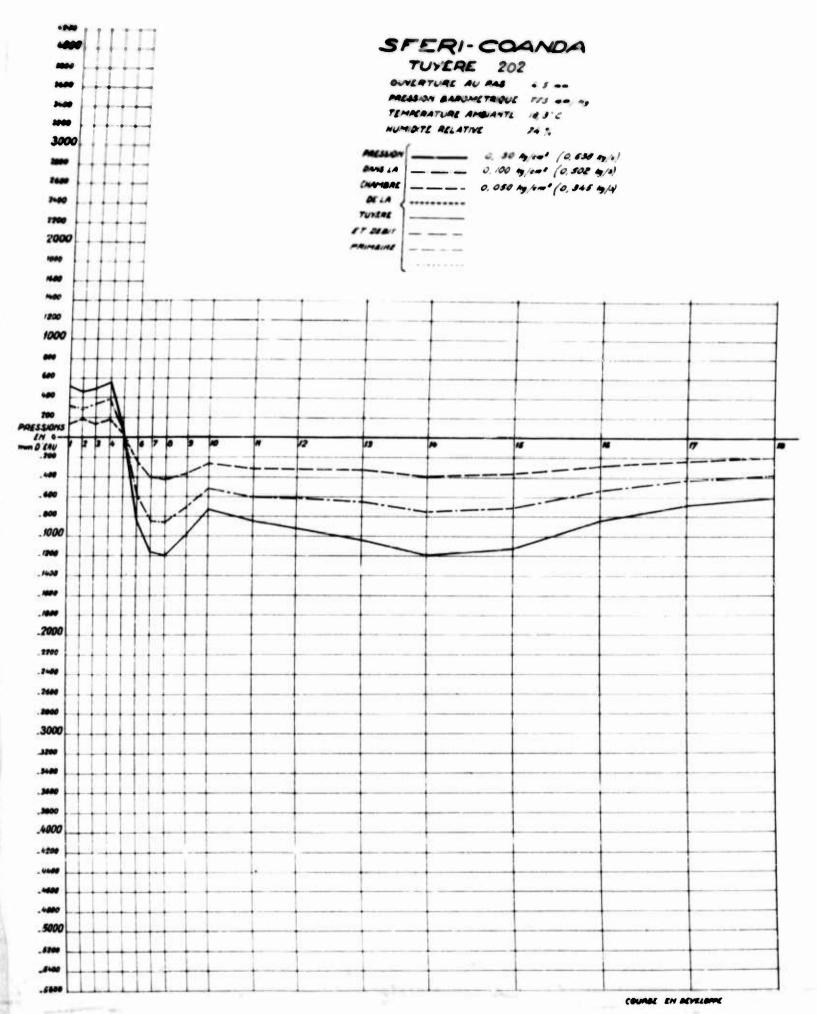


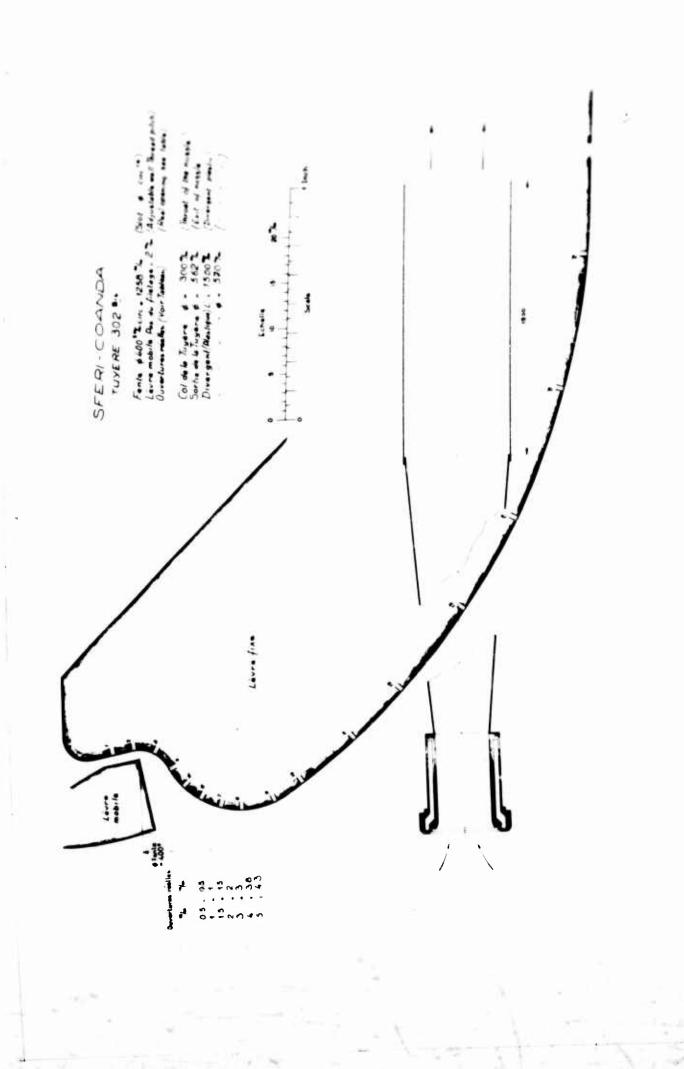








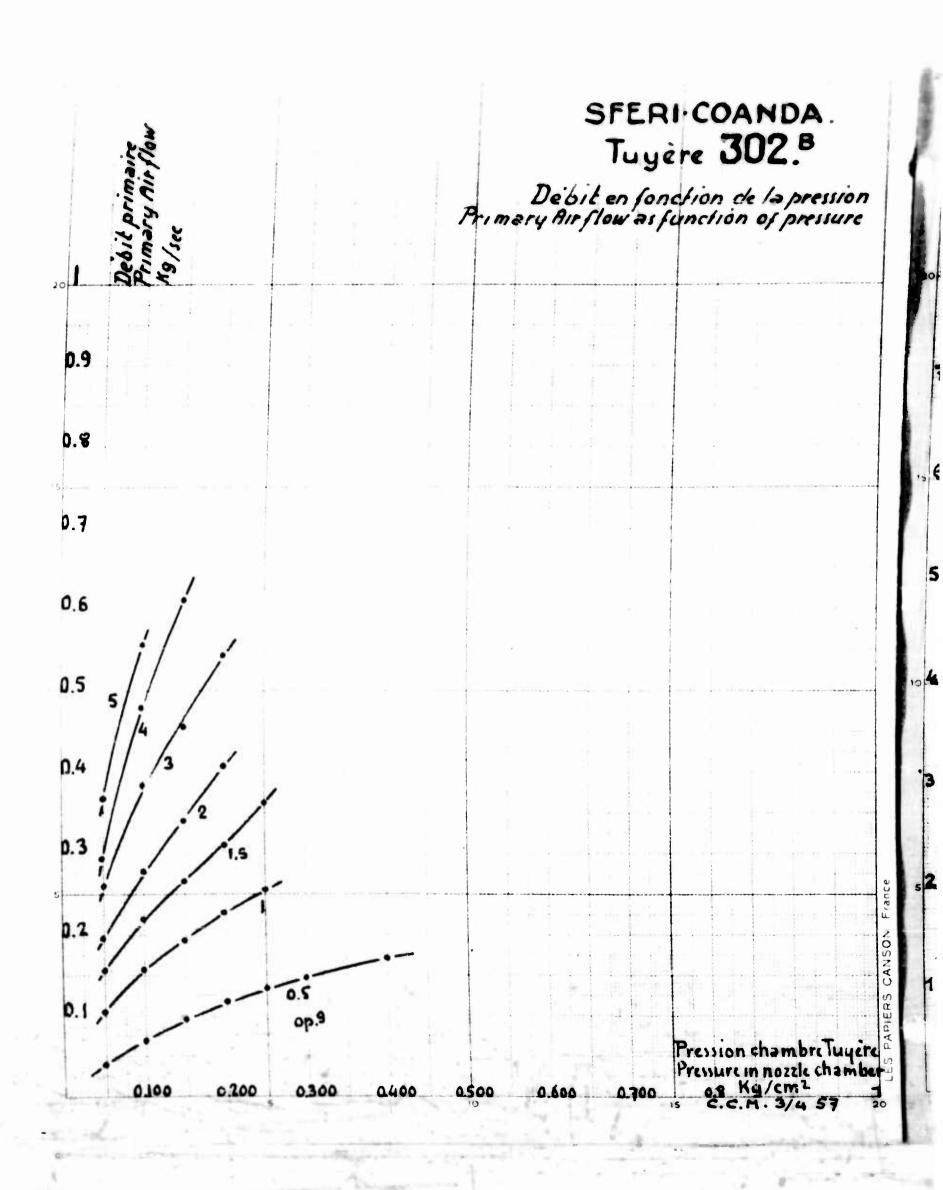


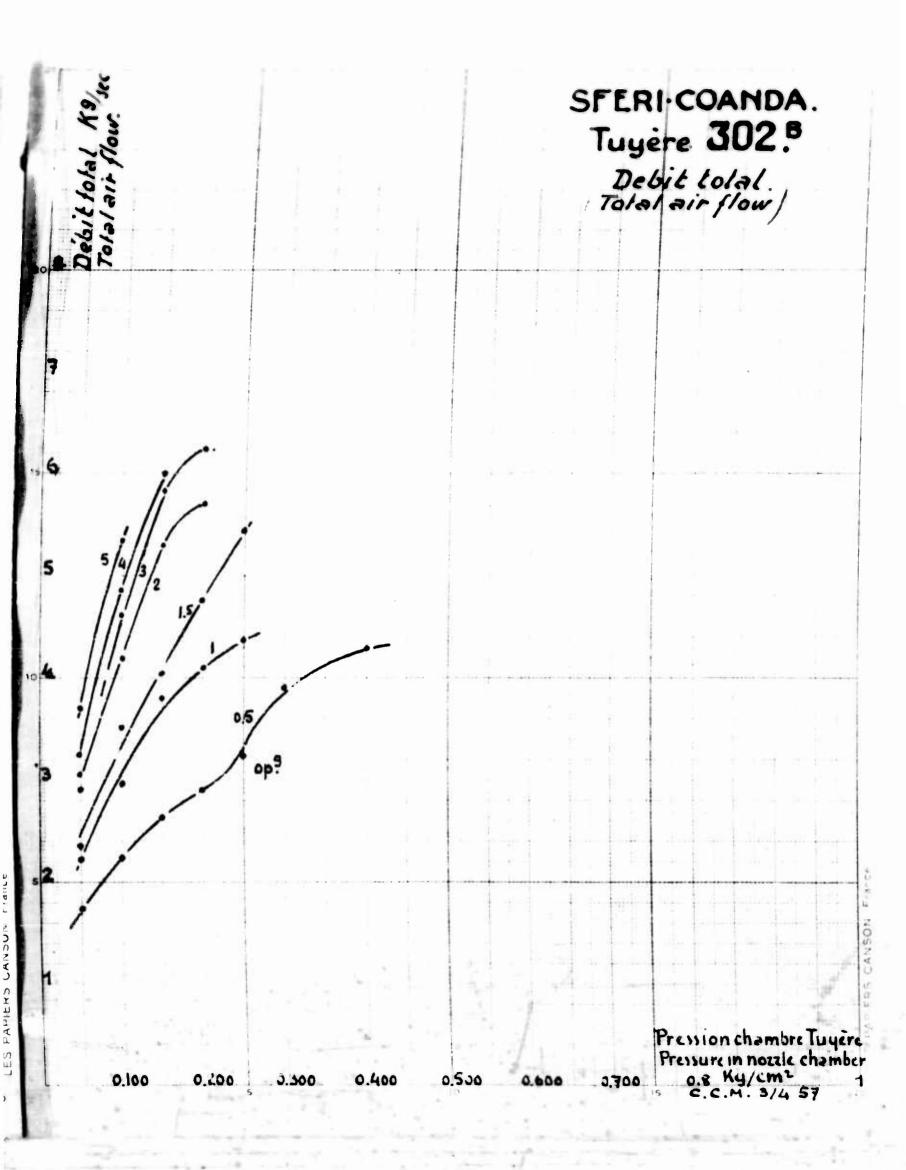


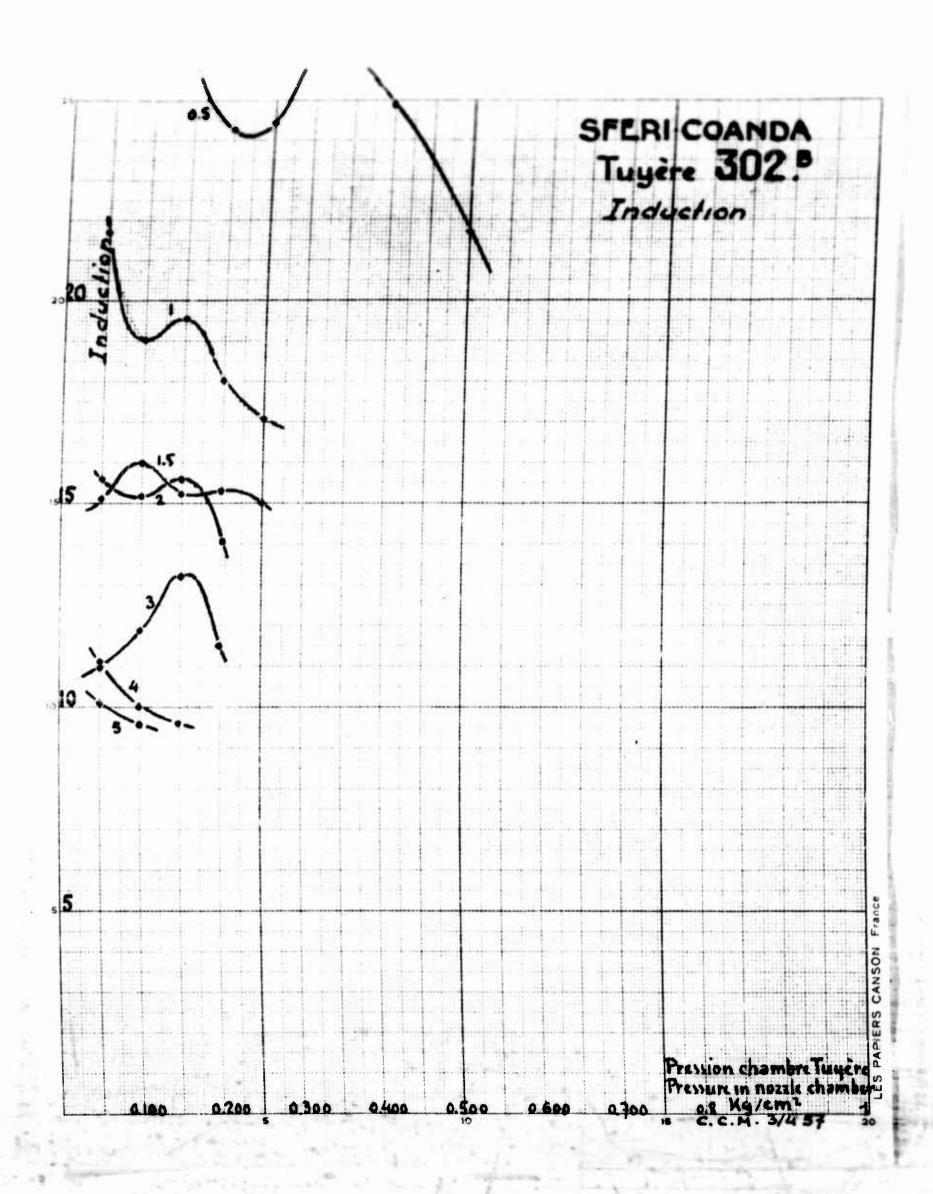
SFERI-COANDA MOZZLE 302 015

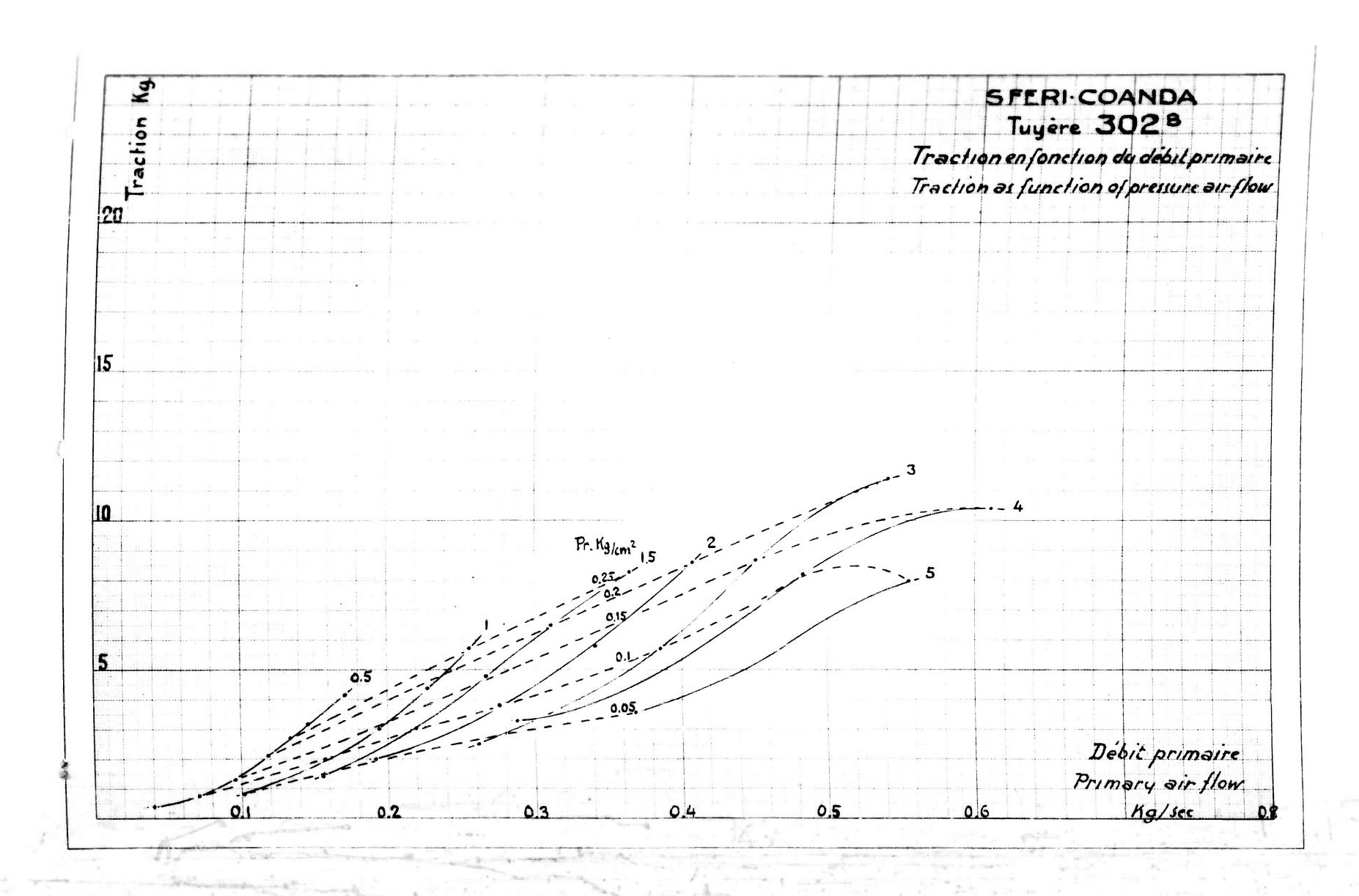
5	54	2.7		9.	i	3		304.	33	57	•
	9	1 3	"	4	N 0	5	3 /	3			
						5/3			-	2	
						50'+				51	
Si	0'0	01/1	11	11,4	0,20	358	×	3,04	755	2	3
5'1	50'0	5'11	17,3	2,6	0,156	2,35	1'51	**	755	2	09
,	0,25	6'11	17.0	14,2	0,256	96'7	121	521'5	755	8	09
						4.1			756	9'81	59
	54'0	10,2	11	12,3	0,194	3,6	9'61	308	756	3'81	59
						2.90			756	9'81	59
						2,21			756	18,5	28
9,5	10	10.4	6'91	13,0	4,172	4.28			756	10,5	53
0,5	6'0	611	5'11	12,6	1410	3,9	5'92	3,205	756	19,5	S
0,5	6'0 52'0	181	111	10,6 12,6	1810	8'8 12'8	24,4	2705	756	18,5	59
5'0	20	17.9	121	93	ZNO 4810 6110 980 0 1134 0117	176 223 2.67 2,09	24,3	04 0,8 1,36 2,1 2,705 3,205	756 756 756 756 756 756	18,3 18,5 18,5 18,5 18,5 18,5	59 59 59 59
0,5	0,15	181	6'91	9'8	960'0	2,67	8.73	136	756	18,5	53
50	1,0	101	171	7,2	100	2,23	31.4	80	756	18,5	59
2,0 2,0 2,0 2,0 2,0 2,0	50'0	17.8	1	5,7 7,2 8,6 9,3	¥0'0=	176	74 =	10	756	18,3	59
THE MANUEL HA BITCH TITE		PRESSON MATTIE CHAMBER C 17,8 10,1	STATE FAIL STATE OF THE STATE O	15. Tream 5 817 77/8	75.00 Mg/s	PANIMAN ANA	0124 7013	TRACTION NG	THE PRESSURE WE	ATMOSPHERIC TEMPERATURE C	STADSPHERIC NUMIDITY %

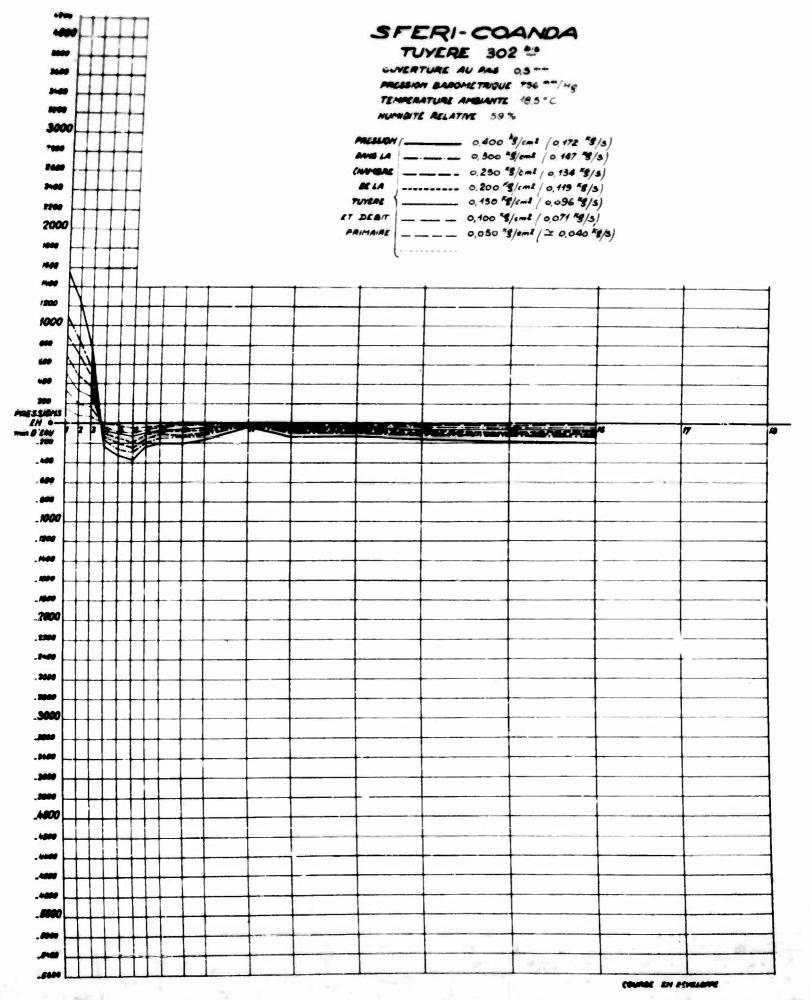
	~	2	0	~	m	m		m	4			\$	5
DEFRING ST. CHAMBER "S/cm" 0.05	0.05	00	0,15	2'0	50'0	10		2'0	50'0			200	1'0
STI STATE CHAMBER !C 17.5	17.5	17.2	121	17,1	17,3	114		16,4	17,3			16,7	8,5
OF THE POST OF THE PERSON OF T		16,5 17,1	17.1	4	167	4		541	17,3			17.3	17.0
*	6.6	13.7	17,3	5'01	8,8	8.41		20,1	145			2/	17,2
VELDOTTY LANGE	9610	0.27	0.341	8040	0,261	0.386		1450	0,294			0,367	935'0
PRIMARY AIR 13	3.05	4.21	5,3	5,7	2,9	4.6		6,22	3,25			17.	5.03
0/10	15.6	15,2	15,6	2	11.1	6'11		5'11	×			10,1	36
TRACTION NO	. 0	3,0	2,84	9,6	2.48	21.5	1.0	9411	3,24	7.2	1'01	3,6	•
My Sellessee		755	755 755 755	785	755	755	755		755			25	755
ATMOSPHENIC PRESENTARE &C		. 51	2	61	81	10,9	8'01	6,91	10,8	18,8	18.8	18,0	10.0
STAISSPIERIC HUMIDITY %	58	58	5	50	28	88	20		27			57	15

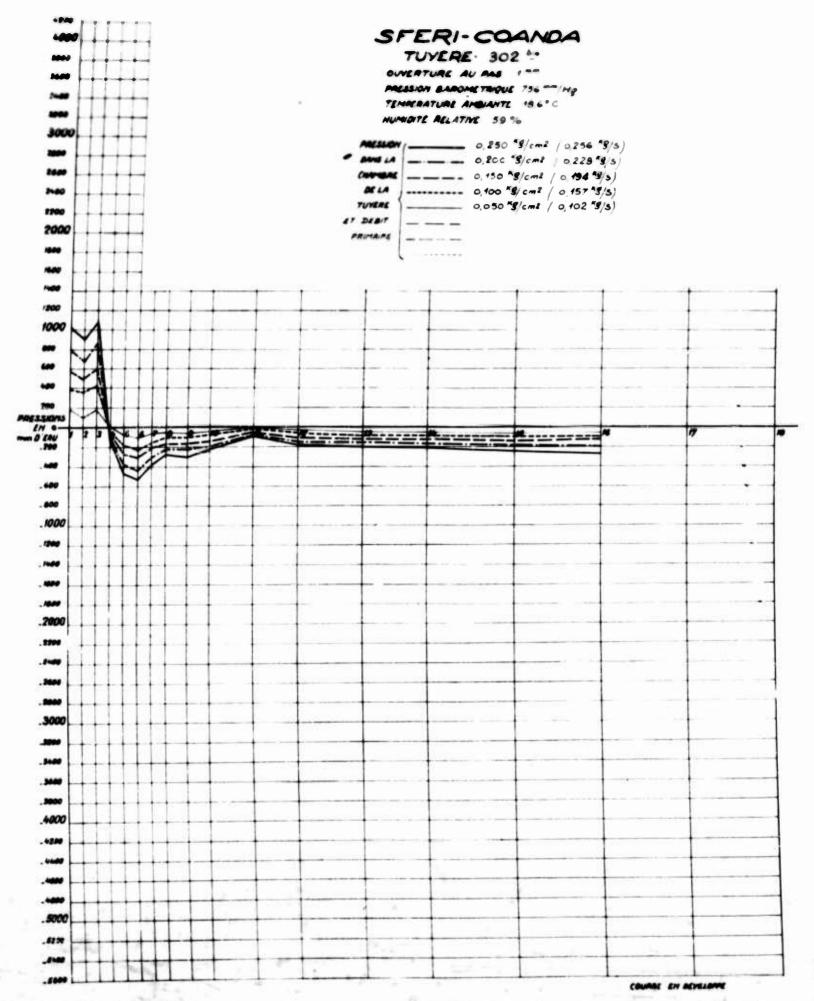


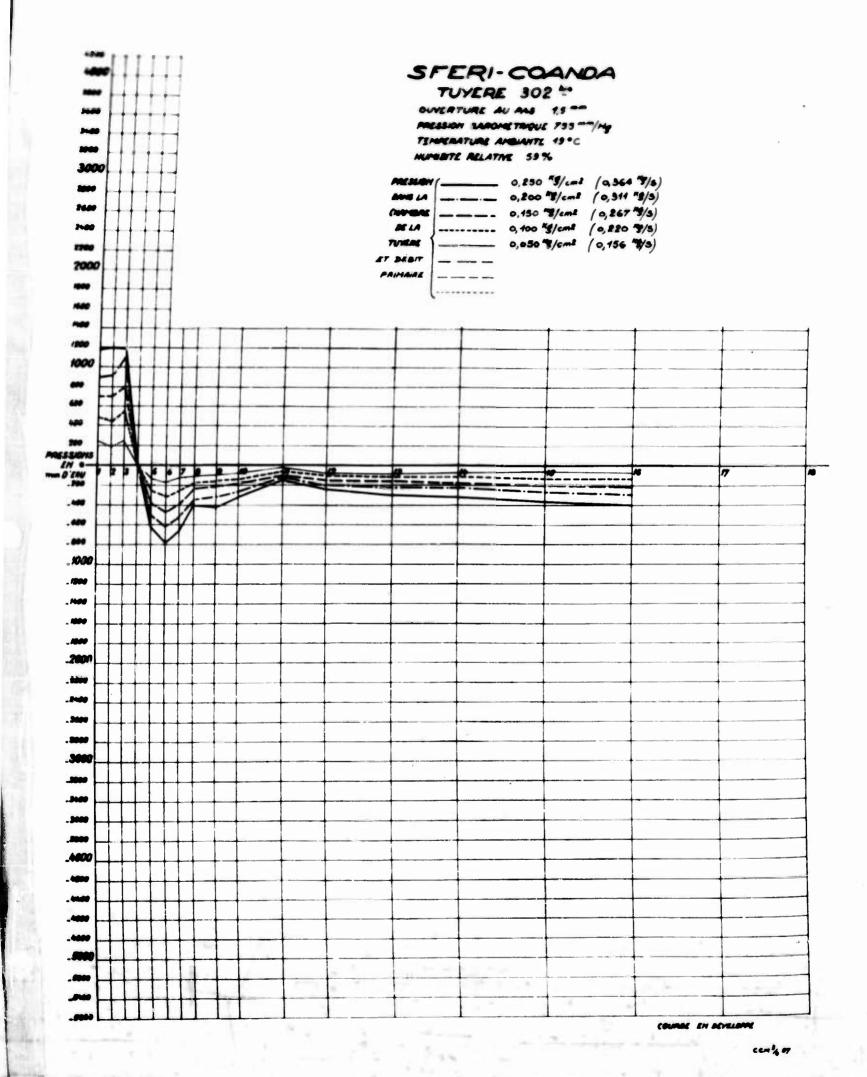


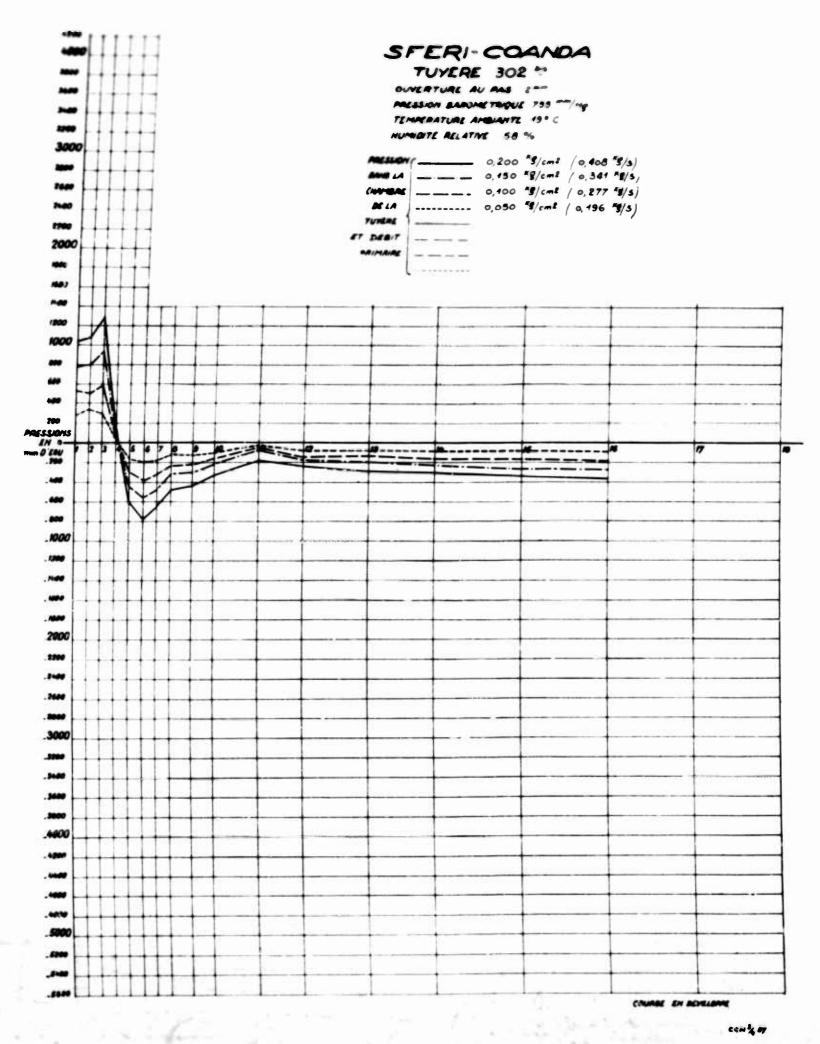


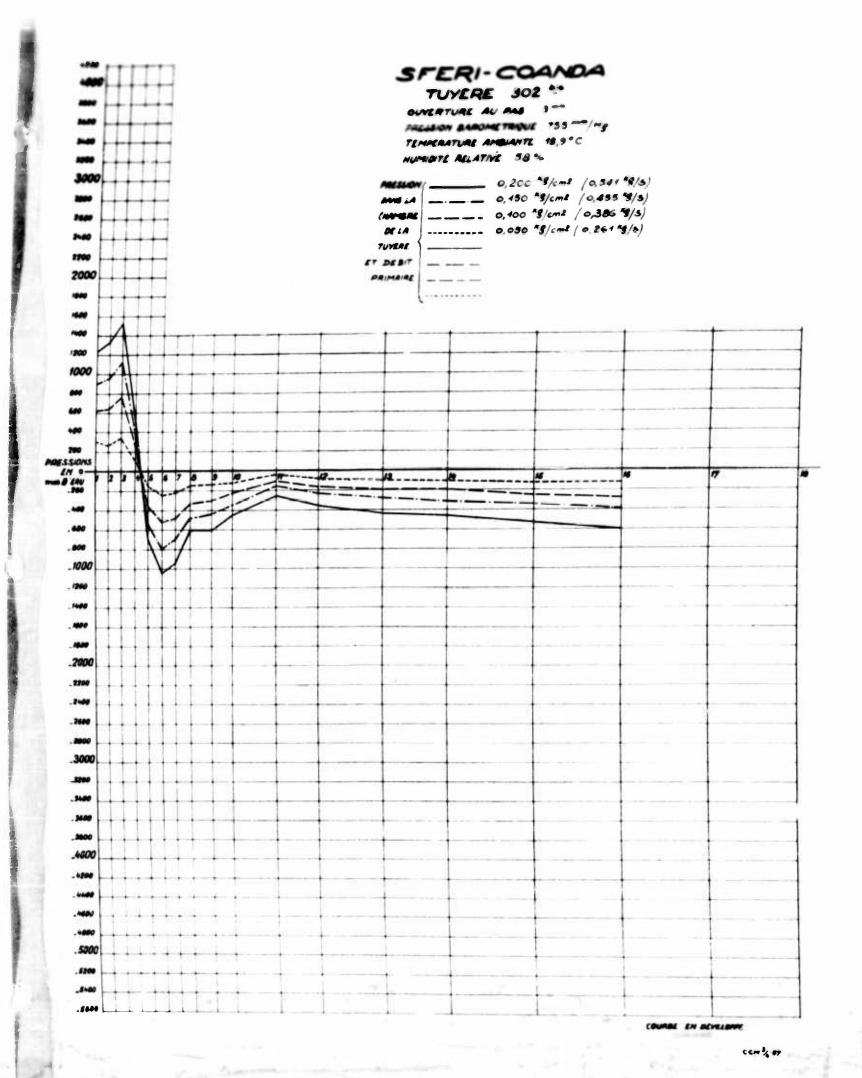


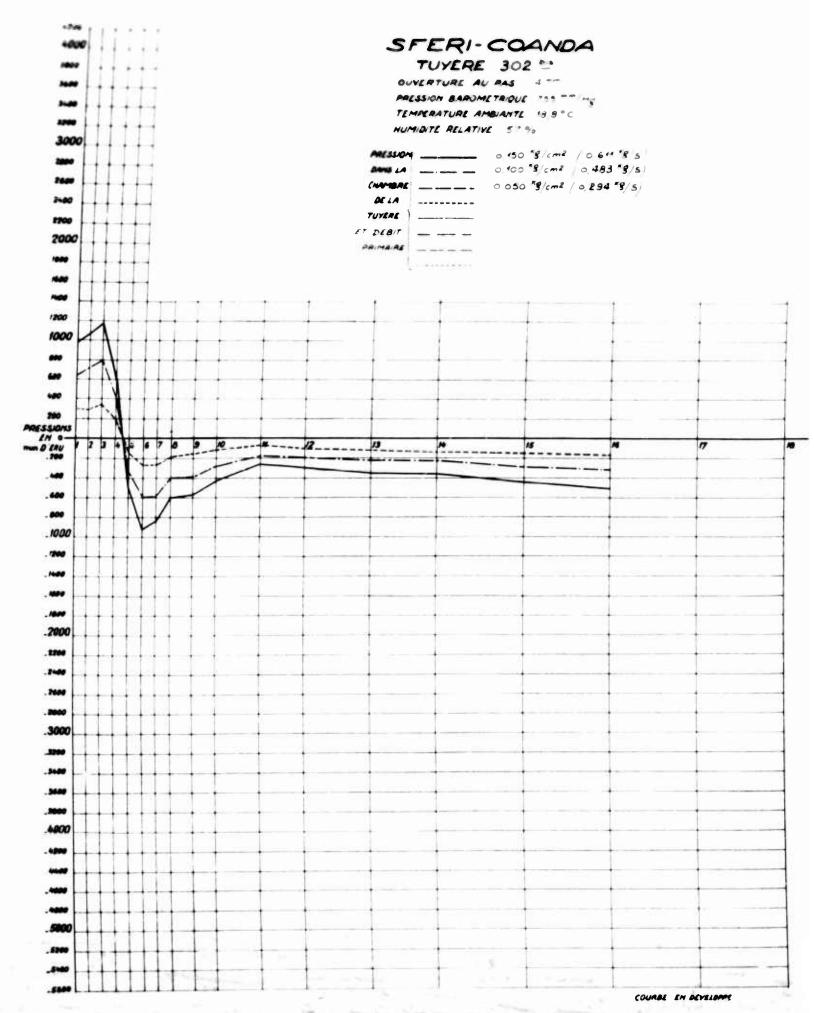


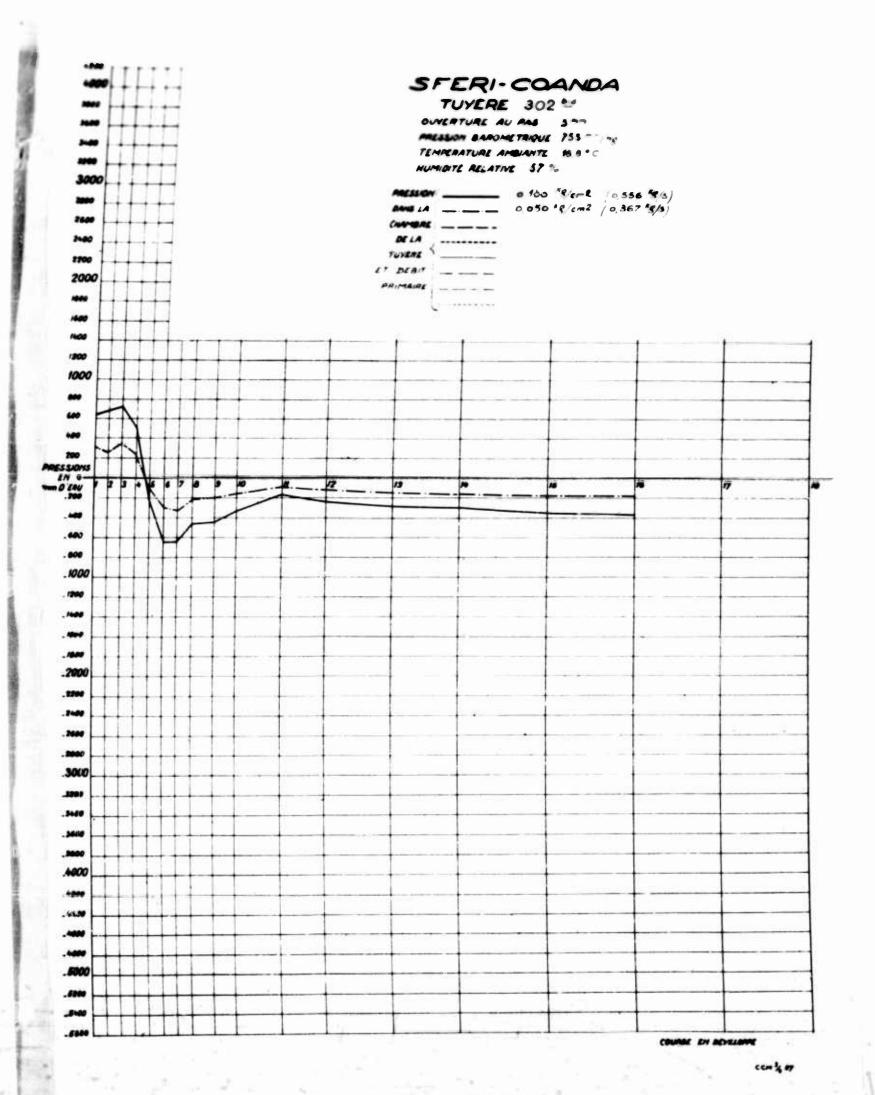








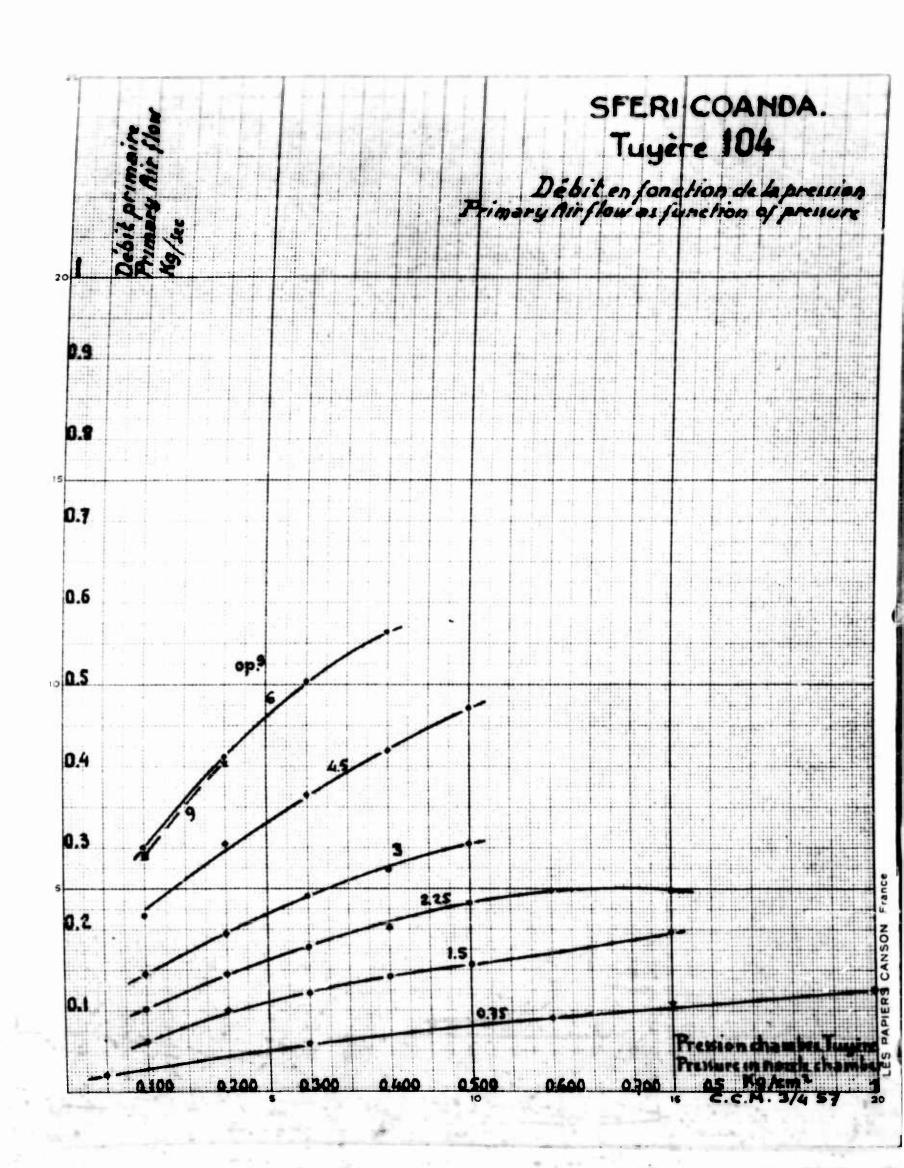




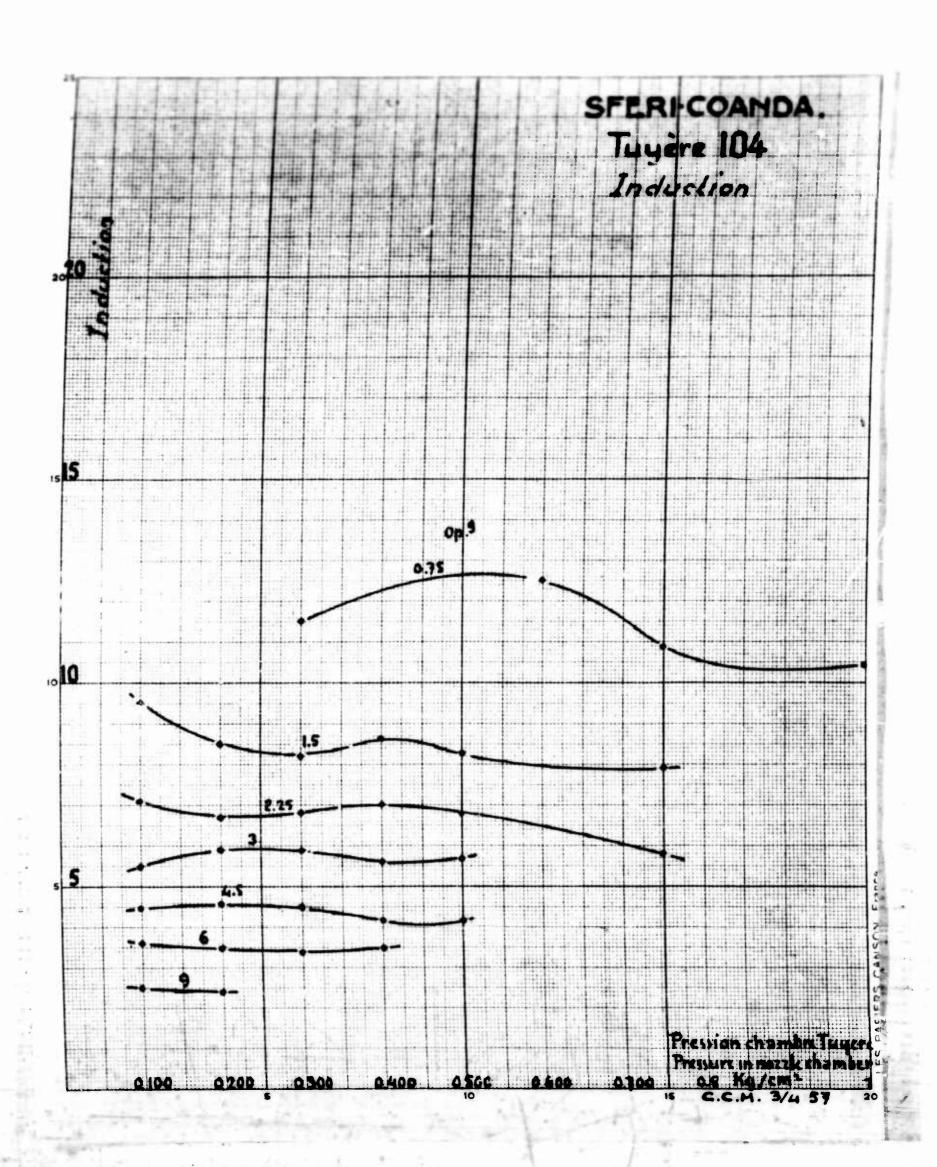
SFERI-COANDA MOZZLE 104

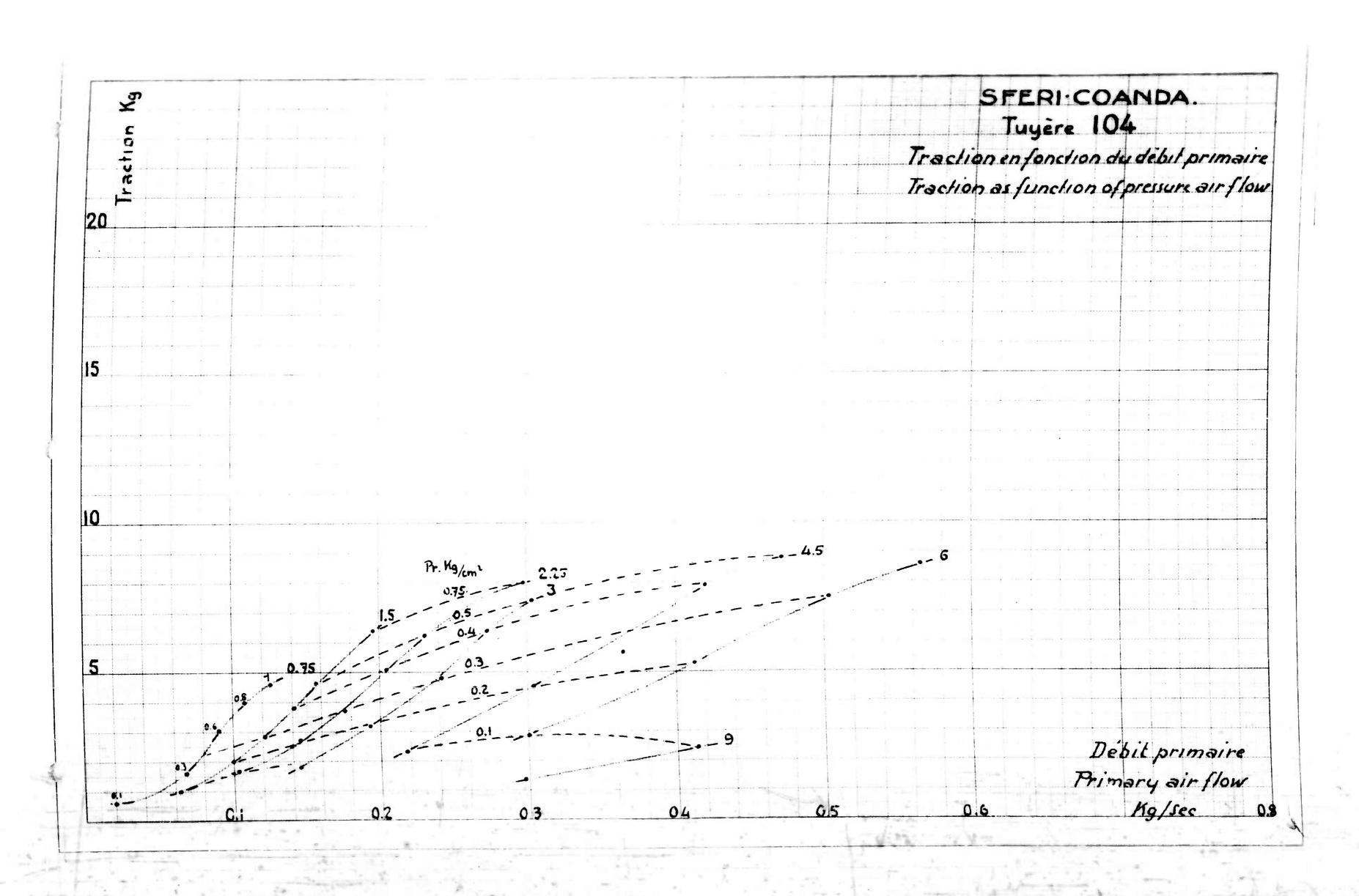
DASMING AV PITCH THE	0.75	2/.0	0,75 0,75 0,75 0,75 0,76	0,75	0,76		2,7	2.	1		s's	52.3	22.5	2,25	2.25	2,25	225
CONTRACTOR CHANGER "3/4" 0,1	10	6'0	9'0	0'0	,		2'0	6.9	4.0		5/0	10	2'0	6,3	4'0	50	27.0
TO WEST HOTTLE CHAMBER "C	1	1	1,5,1	14.5 14.7	14.7		9'51	14,0	75		9'41	6'51	15.3	15.5	15.4	5'51	15.3
TOWNED STUDE ENT "C	\	\	14.41	16,2	791	15.4	1'51	16.4	18,2	6'51	5'91	'n	15,2	16,0	11	16.9	17.2
16.11. ENT 17.5	\	10,2	10,2 31,2 32,3 35,0	32,3	35,0		23,3	27.1	33 4		423	5'81	28	32.0	39,6	5 64	477
VELUCIO 200 49/5	(0,02	135	(0,02 8,058 0,097	0,100 0,126	0,126		000	0,121	2410		961'0	101'6	5010	2/10	3.205	0.23	
1/ VIII /	:\	1990	041 1990	sor's List	SOE		2500	266'0	1,220		1,540	0,712	0,950	1,200	074'1	1,500	1786
TOTAL AM /2	\	11.5	101 8\$1 821 SH	143	101		8'0	8,2	9'8		1,3	17	6.7		1	3	3.8
TRACTION NY	0,680	1,605	569,4 3685 3,035 3,935 4,635	3,935	569'4		04	5)8/2	3,010		9 458	1,720	2,700	3,705	5,110	5/1/2	
THE SAME PRESSURE THE NATIONAL PRINCESSAME	769 763 769 769 769	35	269	69/	769	769	69/	269	769	269	69/	169	59/	592	5	2	768
ATMOSPHERIC TEMPERATIONE -C	3,4	15,4 85	16,1 15,4 15,6 15,8 16 A4 B5 B5 B5 B4	15,0	2 3	16,2	16,3	6.6	36,8	72	17,2	17,3	** 8	5,77	17.6	7.0	2

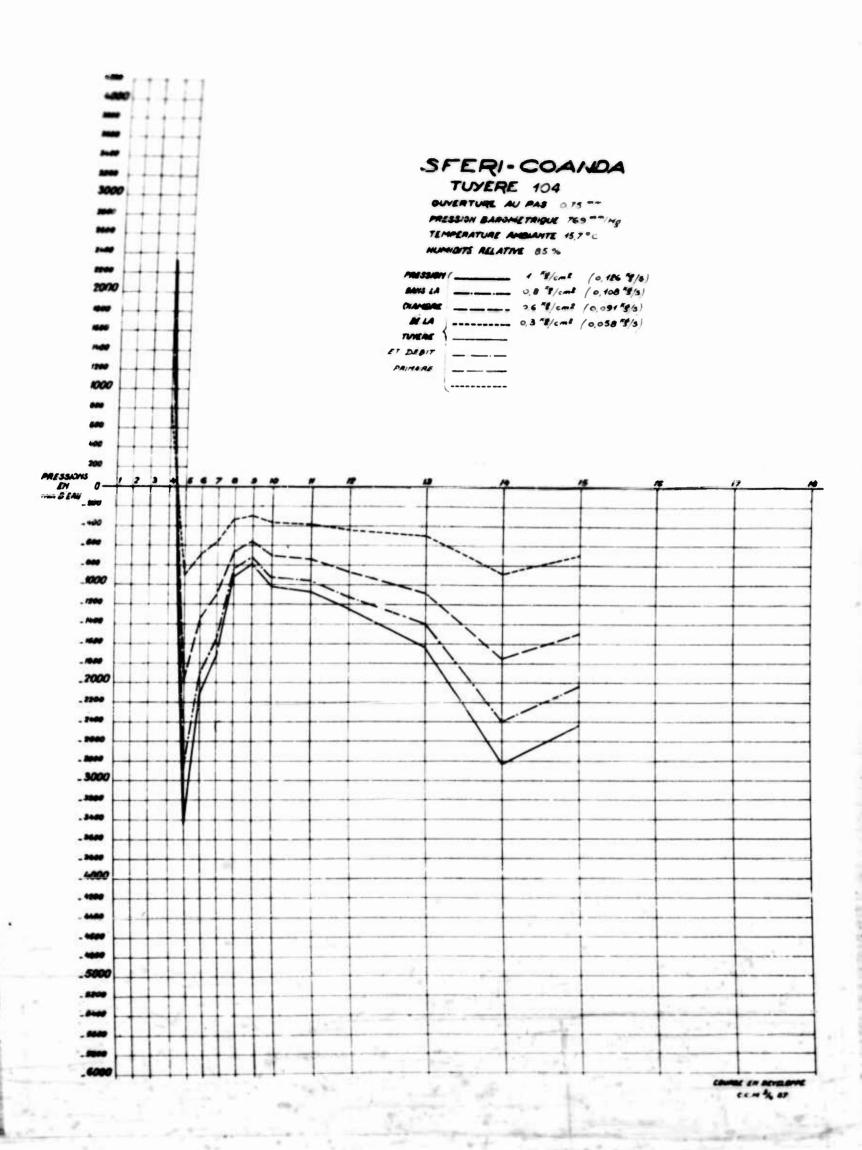
PENING BY PITCH THE	m	3	* 7	7)	7	1		,		2,4	•	•	•	•	9	•
SECURE MOTTLE CHAMBER "A/L" 0,1	6'0	2'0	6,2 0,3	50 40	50	60	20	60	+,	5'0	6	0,2	6,3	4'0	500	0
CHAPTER HOTZLE CHAMBER C 155	15,5	45.7	15,3	2'5/	15.5	12.0	15,6	2	5'11	1.47	15,0	15,2	157	14.4	16,3	15.5
CAMPAGETURE EXIT PC	9'91	16,9 174	17.1	17,4 17,5	5'/1	16,9	17,1	17.7	17,7	• 1/4	17,5	21/6	17,6	17.0	.77	17.5
2.00 × 8117 -/3	21,9 31,7 39	31,7	39	42,2	21,9 31,7 39 42,2 46	27,2	30,8	8'11	49,2	54,3	299	40	47	54.9	20.4	275
5/63 615 VOLUME	5410	1510	142'0	0,275	408'0	0,2/8	7050	398'0	0,420	0,472	008'0	6140	0,503	5950	0.29	0.44
1/64 614 14TH	0,795	1,150	ox1, 062, 214, 021, 280,	1,530	1.700	0,987	1,40	1,626	1,782	396'1	1,082	1,450	1,710	1 990	0.70	11
SINE WALLETION RATIO	5,5	5.9	5,5 5,9 5,9 5,6 5,7	2,6	2,7	5'4	9'4	5'4	4,2	2'4	3,6	3,5	3,4	3,5	2,5	2.4
RACTION NS	1,800	3,160	1,800 3,160 4,805 6,410 7,410	6,410	4.40	2,320	0es'+	2706	7,910	069'8	2,900	2,300	7,500	0,610	1,400	5,400
201 637 637 637 637 169 769 769 769 769 769	76.9	769	769	592	769	769	269	769	769	769	769	769	765	289	76.9	
THESTALL TEMPERATURE &C 18,2 18,4 18,6 18,8 19	18,2	18.4	10,6	18,0	•	19,2	19,4	13,6	19.8	2	20,1	20%	\$	20,6	8	
THESPHERIC HUMIDITY %	18	11	78 77 77 76 76	%	76	25	2	*	2	25	*	8	2	69	=	4

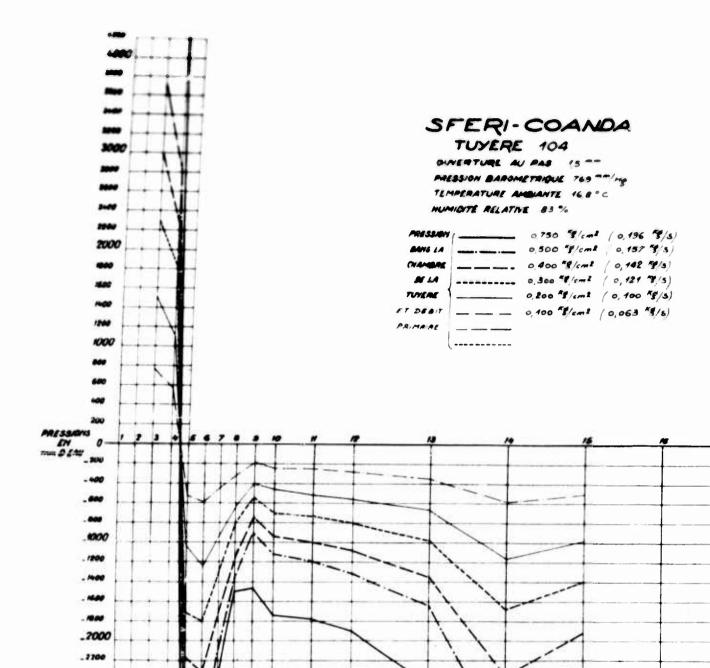


LES PAPIERS CANSON France







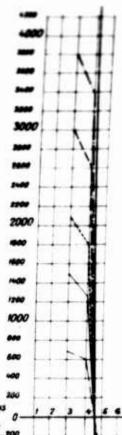


_4000 _ 4000

. 4680 . 4680 . 5000 . 5800

.6000

COMME EN MEVELON

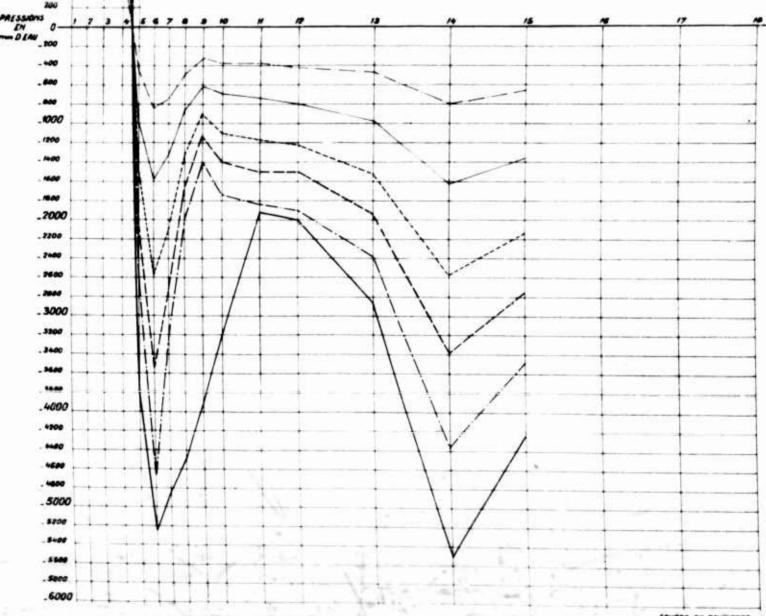


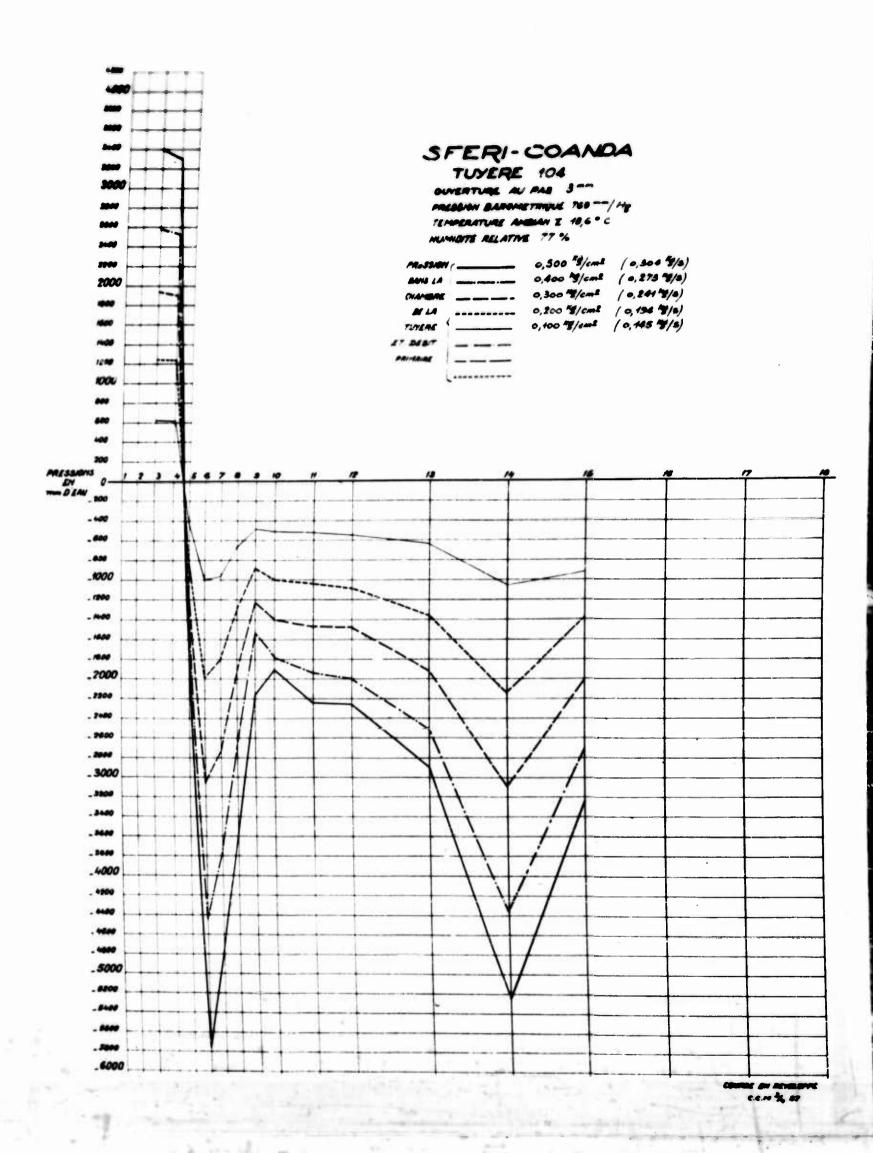
SFERI-COANDA

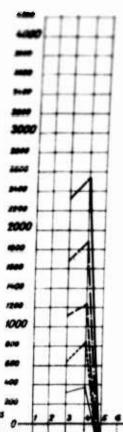
TUYERE 104

OUVERTURE AU PAS 2,25 mm PRESSION BAROMETRIQUE 768 ""/Hg TEMPERATURE AMBIANTE 17,6 °C MUMICITÉ RELATIVE 80%

PRESSION	r	6.750 "\$ /cm2	(0,298 1/5)
DAMS LA		0.500 "\$/cm2	(0,231 3/5)
CHAMBRE		0,400 *8/cm2	(0,205 13/5)
M LA		0,300 F/cm2	10, 176 13/3)
TUNEAC		0,200 "S/cm?	(0,145 48/3)
#F 249 F		0,100 8/cm2	(0, tot 8/3)
PRIMAIRE			51C-07-01-140-0 0 0
	·····		





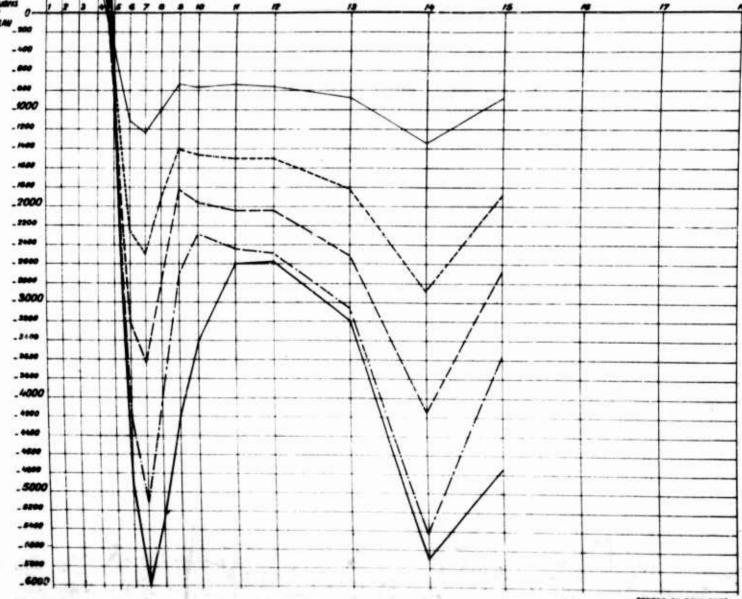


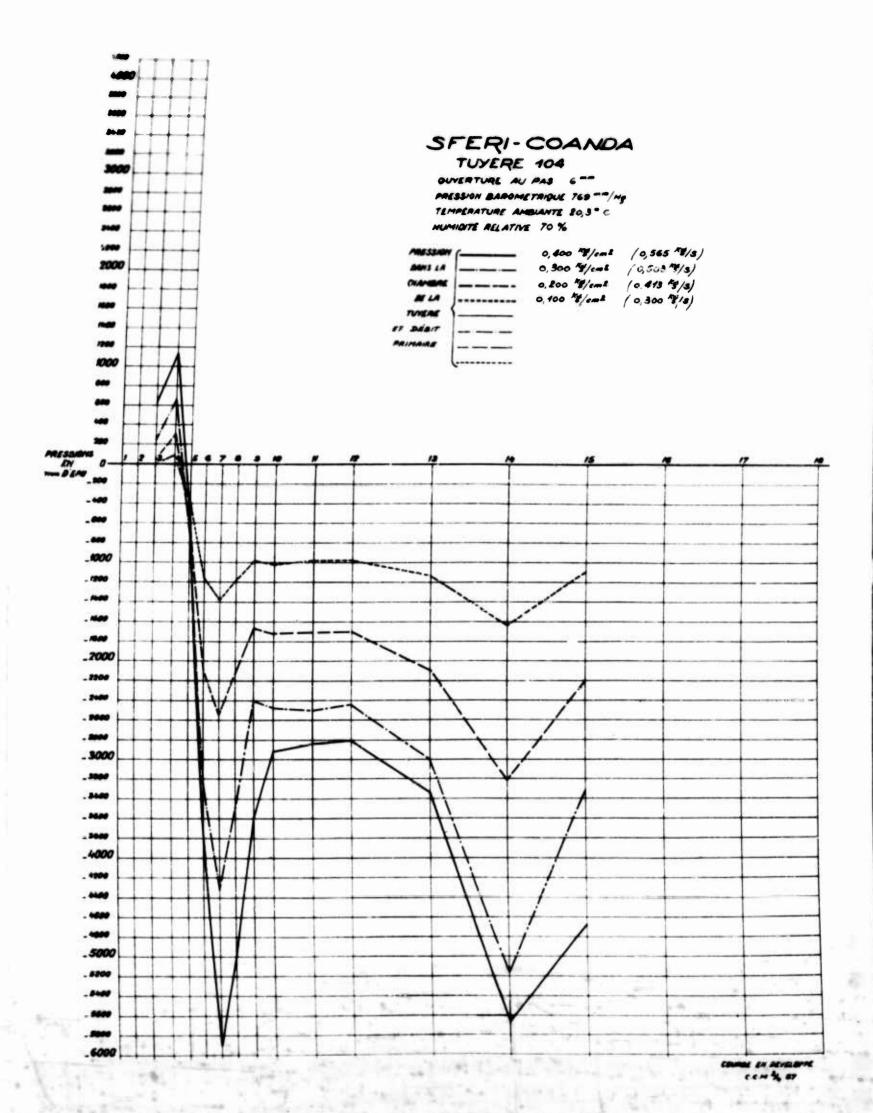
SFERI-COANDA

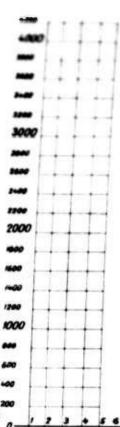
TUYERE 104

OUVERTURE AU PAS 4,5 mm PRESSION BAROMETRIQUE 760 mm/Mg TEMPERATURE AMBIANTE 49,6 °C NUMBOTE RELATIVE 74 %

AMESSAMY	0,500 W/cm2	(0,472 "\$/a) (0,420 %/a) (0,365 %/a)
CHAMBRE ME LA	 0,200 F/cm2	0,304 3/3)
TUMENE	 0,100 Ts/cm2	1 0,210 3/4)
IT MOST		





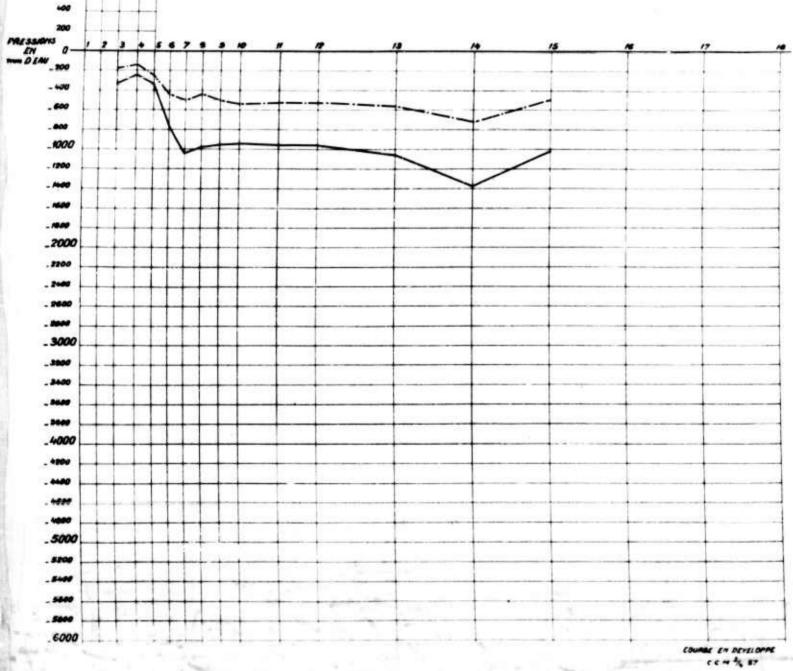


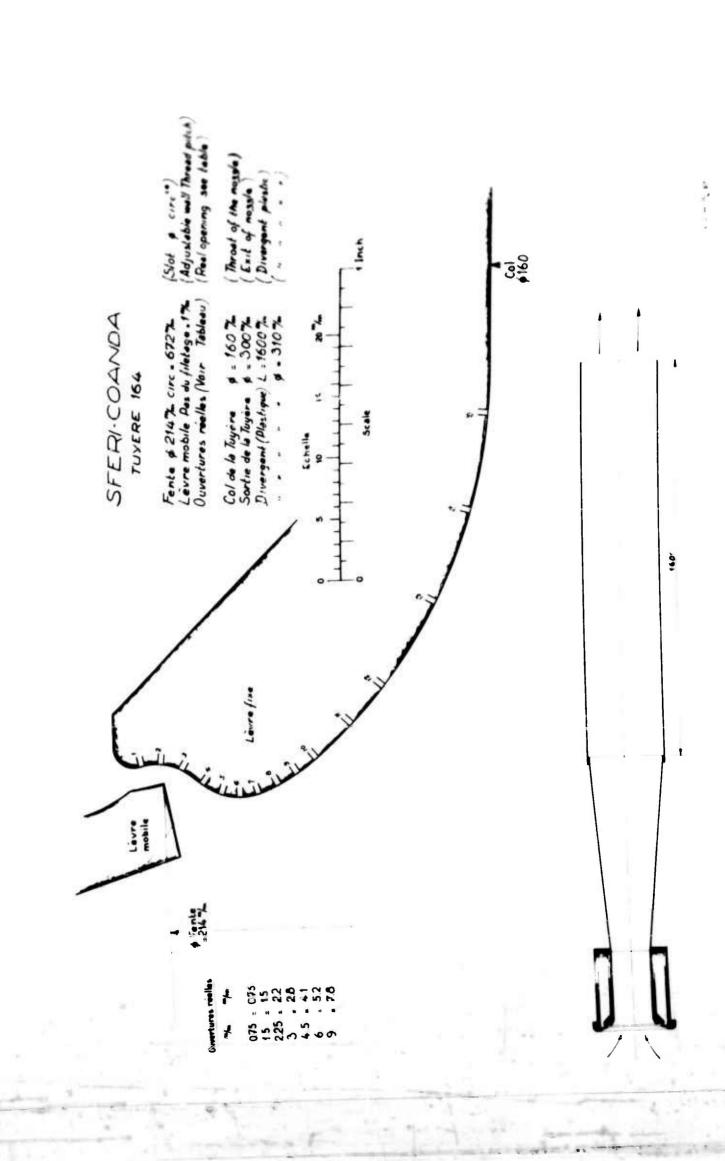
SFERI-COANDA

TUYERE 104

PRESSION BAROMETRIQUE 769 ""/My
TEMPERATURE AMBIANTE 20,9°C
MUMINITE RELATIVE &7 %







SFERI-COANDA MOZZLE 164

OPENING BY PITCH TIME	0.75	0.75	54'0	ogs ogs ogs ogs ogs	52'0			27,0	5,5	5%	5'	5'1	5		1.5		326			
PAESSUAL HOZZLE CHAMBER "3/c" 0,05 0,1	50'0	1'0	51'0	2'0	52'0	6'		50	50'0	9	5/0	0,2	3,25		40		2 2			2.5
TEMPERATURE NOIZLE CHAMBER C 14,6	14.6	9'4'	151	12.4	14,6	14,3		6'41	17,5	17.4	18,3	17.5	8.81		16.0		•			22
TEMPERATURE EXIT "C	14,5	9'41	151	15,2	15.2 15,1		15,2	15,7	16,2	164	16.7	8'91	8.9		"					
YELOGITY EMT "/S	8'6	6'81	17.1		10,9 21,9 24,7			31,7	11,2	8'91	912	\	26		35.0					
PRIMARY AIR 49/5	0,076	0110	0,152	0120 4610 8910 2510	1510			020	8010	Lsio	0200	0,240	1920		3346		•		-	
TOTAL AM *9/5	1,170	5991	2,042	2,042 2,255 2,610 2,945	2,6/0			3,780	1.330	N	25/5	\	3,000		3760		-	-		
AIR INDUCTION RATIO	15.4	2		13,4 13,4 14	134		6'21	3	12,3	12.7	12.6	\	511		. 0					2
TRACTION Kg	_	1,900	2880	2880 3,800 4,605 5,408	509'	t.a	7,210	9,315	0111	2,450	3,600	096'4	502'9	2,605	3,930	•	. m		3 3	7 62
ATMOSPHERIC PRESSURE THE	763	763	763	763 763 763 763 763 763	763	-	292	763	762	762	762	762	762	762	762	•				
ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C	8,9 56	8'51 8'31 56 56	15,9	15,9	2 25		5.5	35	50	27,4	17.7	17.9	107	18.1	2 3	20	20		2 3	

SENING BY PITCH mm	2,25 3 3	m	m	~	m	~	2/4		54	5	2,4	4	9	y	4	76 36	
PRESSURE MOZZLE CHAMBER 19/67 0,3	0,3	1'0 50'0	10	24'0	520 20 510	520	50'0		SYO		0,25	0,05	10	20.0	0.2	5/2 5/0	
TEMPERATURE NOTTLE CHAMBER °C 16,2	7.91	17.1	1 8'91	9'91	91 9'91	16,2	8'91	165	24,5		13.4	11	14.7	7	16.7	75 77	
PEMPERATURE EXIT "C	16,8	16.8	8'91	16,8 16,8 16,9 16,9	6'91	16,0	16,8		296		591	4	8'91		16.7	7 7 5 9/	
SYSTEMIT -/S	32.2	4.4	14.4 21.1	52	38 31,2	31,2	16,7		20,1		36,2	181	25.6		36.2	100 273	
PRIMARY AIR KY/S	1960	181'0	292'0	0,184 0,262 0,314 0,367 OHIS	0,367	646	0,266		5370		0000	3/20	0,492		0.742	2//2 6/40	
107AL AIR *9/8	3,810	1,702	2,500	1,702 2,500 2,950 3,300 3,680	3,300	3,680	1,970				4,280	2,165	3,050	3,640	4.260	2 220 8 200	
AIR MOUCTION RATIO	70%	6,8	5'6	46 56 E'6	•	8,8	7,3	7,6		2.	1,1	8'5	6,2	5,9	5.7	2 7 9	
TRACT.ON KY	3,345	1,720	3,900	1,720 3,900 5,900 7,500 9,305	25.00	3305	2,640				32521	3,640	6,500	4400	12,650	2,500 7,400	
STHISSPIENC PRESSURE THE HY	762 762 762 762 762 762	762	762	29/	762	762	762	762	762	762	762	292	762	762	76.2		
	16,2	16,2 10,2 18,3 18,4 18,6 18,4	18,3	184	18,6	18,4	18,4	10,5	6,91	18,2	184	5'91	10,5		18.6	(01 101	
STMOSPHERIC MUMIDITY %	64	87 64	97	8,	84	47	47	47	47	*	1,	47	-	14	47		

UNCLASSIFIED A204074

Armed Services Technical Information Agency

ARLINGTON HALL STATION ARLINGTON 12 VIRGINIA

FOR

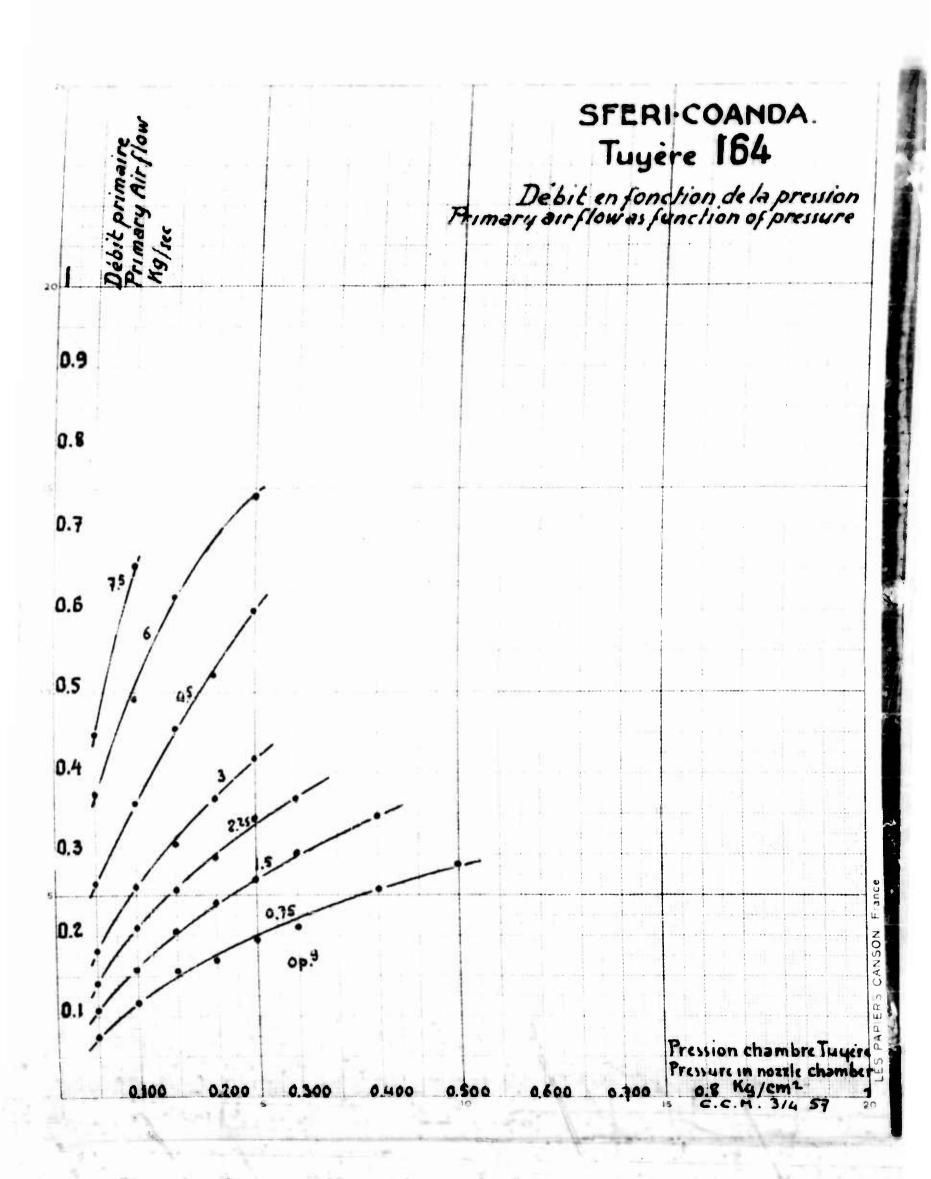
MICRO-CARD

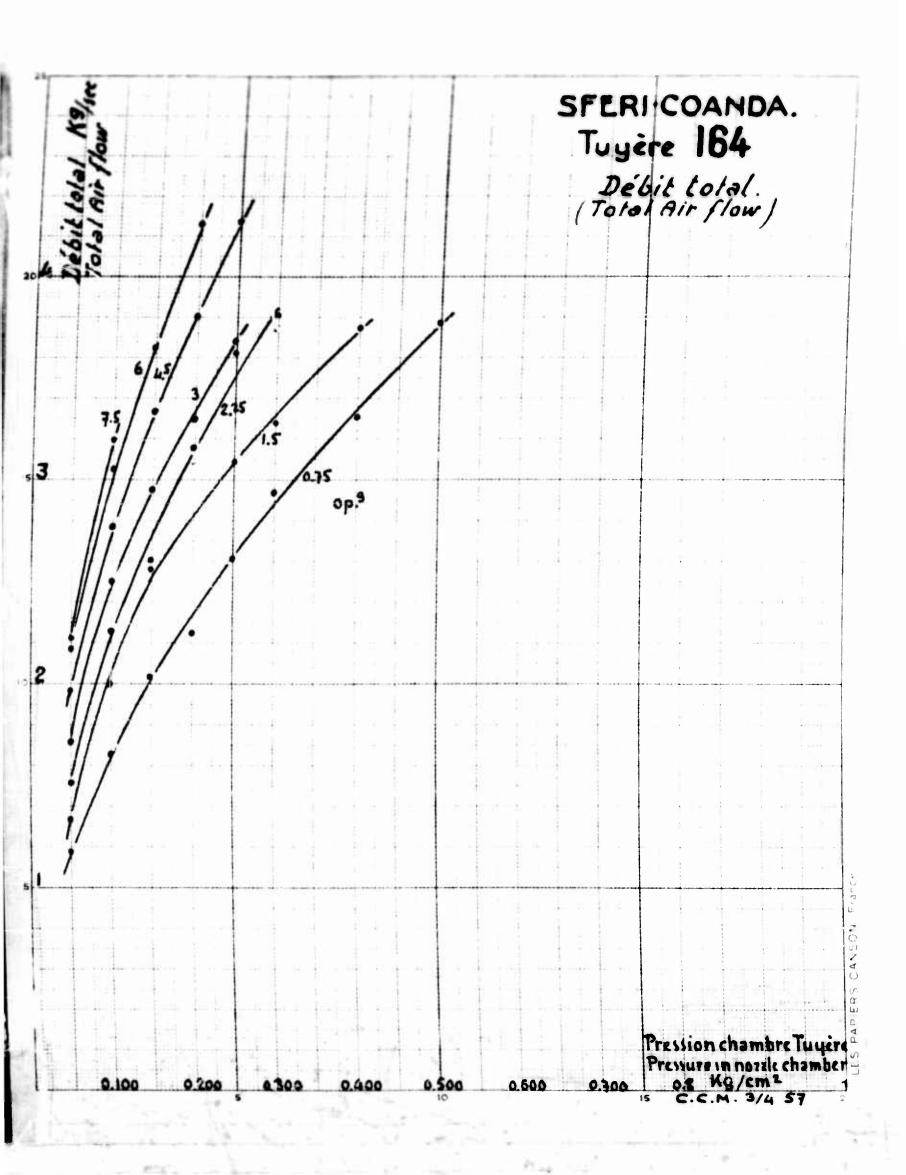
CONTROL ONLY

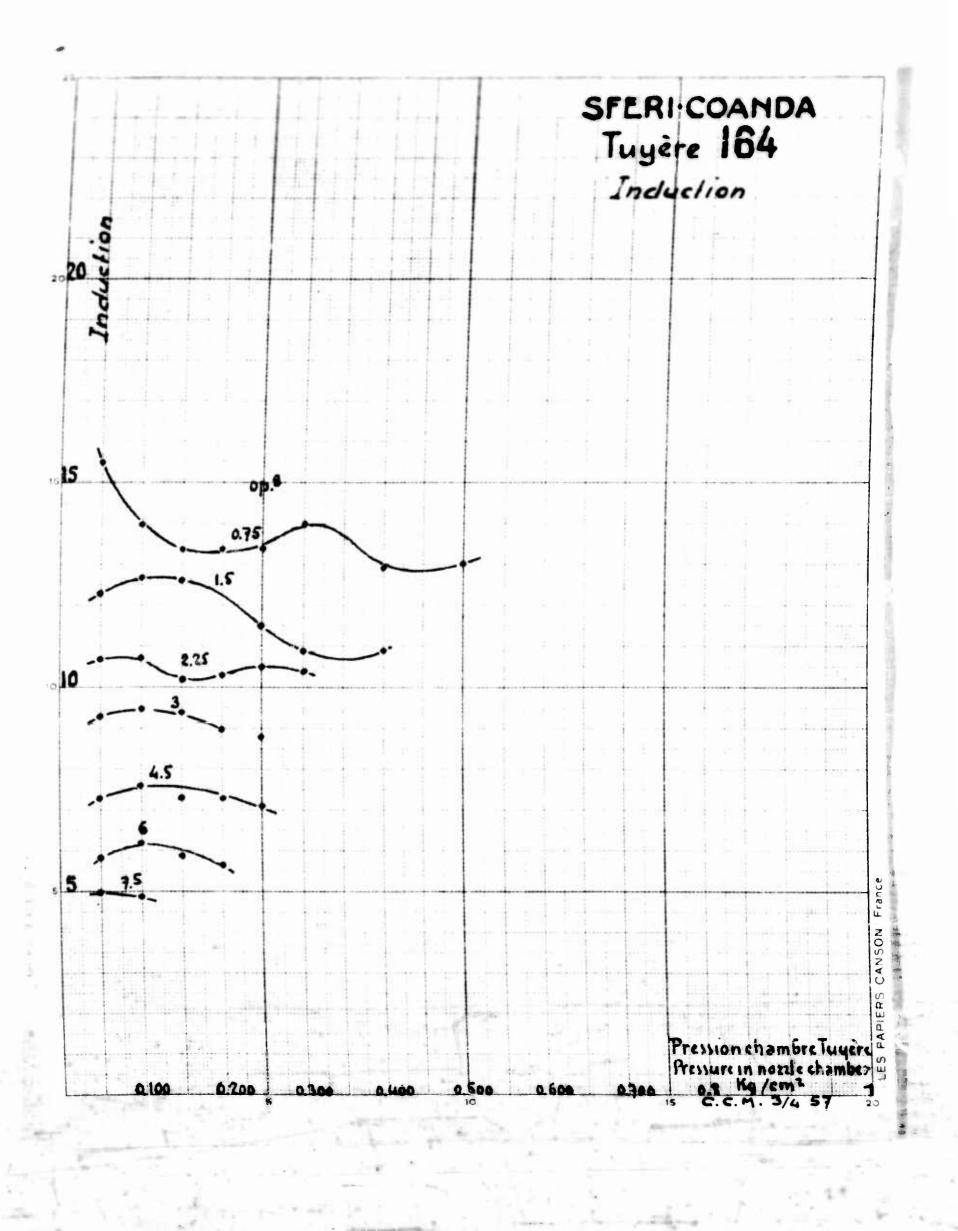
4 OF 5

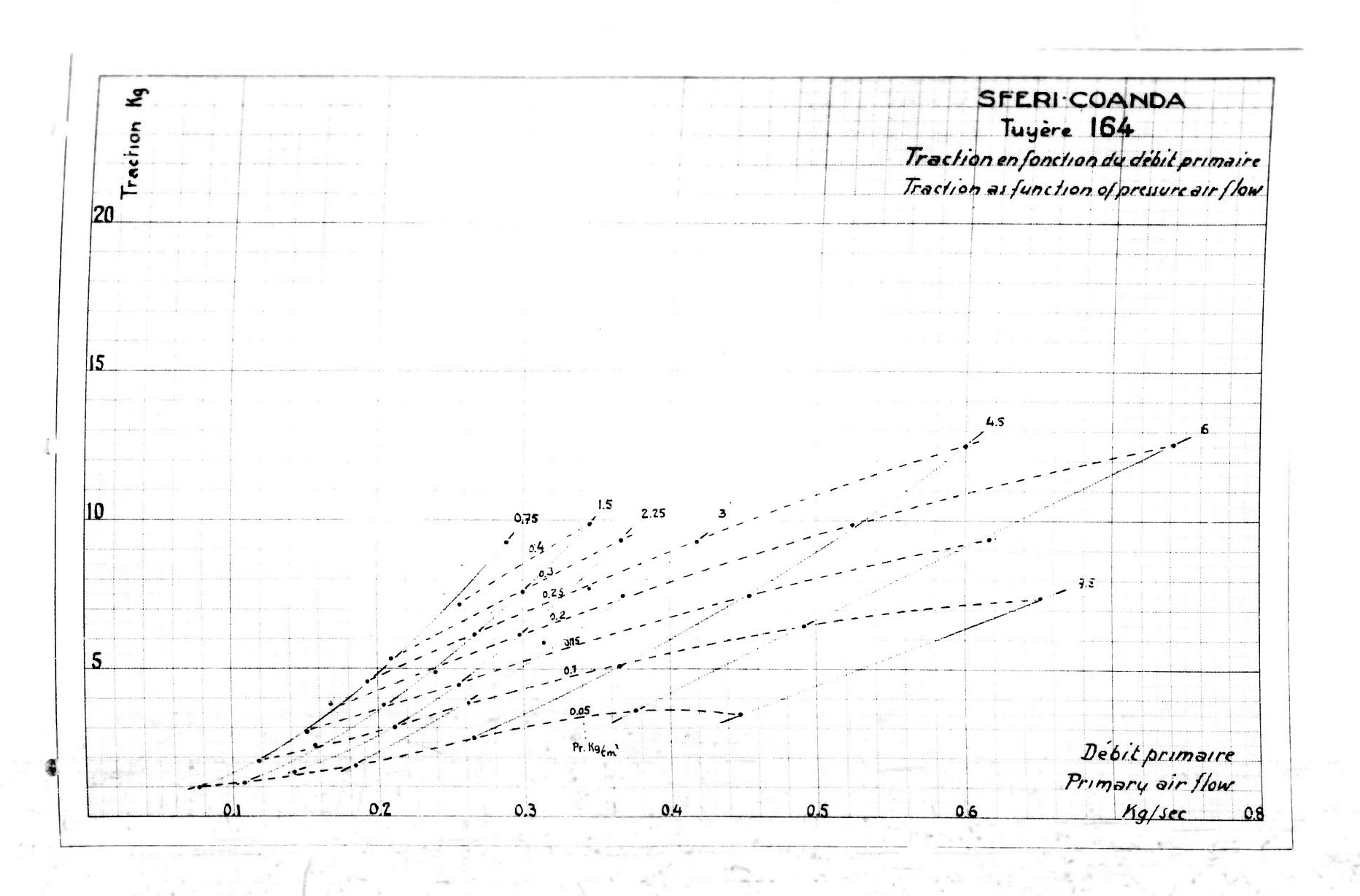
NOTICE: WHEN GOVERNMENT OR OTHER DRAWINGS, SPECIFICATIONS OR OTHER DATA ARE USED FOR ANY PURPOSE OTHER THAN IN CONNECTION WITH A DEFINITELY RELATED GOVERNMENT PROCUREMENT OPERATION, THE U. S. GOVERNMENT THEREBY INCURS NO RESPONSIBILITY, NOR ANY OBLIGATION WHATSOEVER; AND THE FACT THAT THE GOVERNMENT MAY HAVE FORMULATED, FURNISHED, OR IN ANY WAY SUPPLIED THE SAID DRAWINGS, SPECIFICATIONS, OR OTHER DATA IS NOT TO BE REGARDED BY IMPLICATION OR OTHERWISE AS IN ANY MANNER LICENSING THE HOLDER OR ANY OTHER PERSON OR CORPORATION, OR CONVEYING ANY RIGHTS OR PERMISSION TO MANUFACTURE, USE OR SELL ANY PATENTED INVENTION THAT MAY IN ANY WAY BE RELATED THERETO.

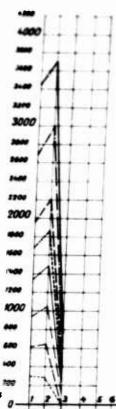
UNCLASSIFIED









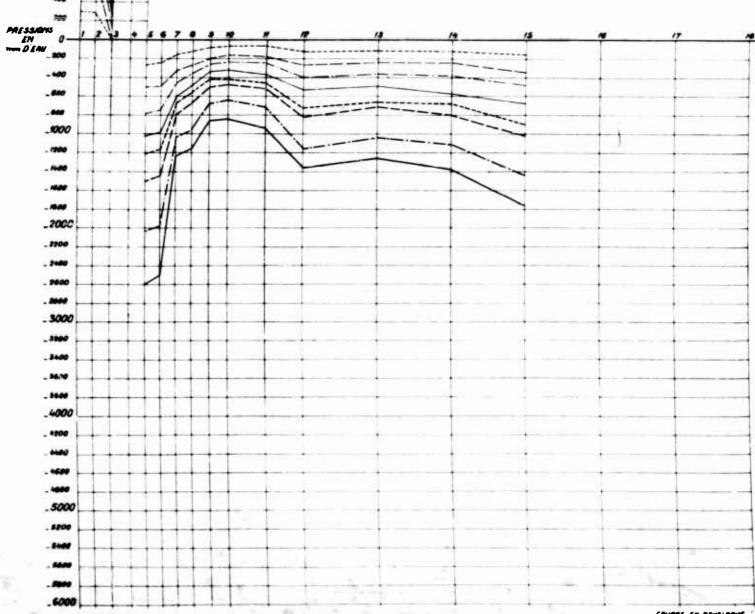


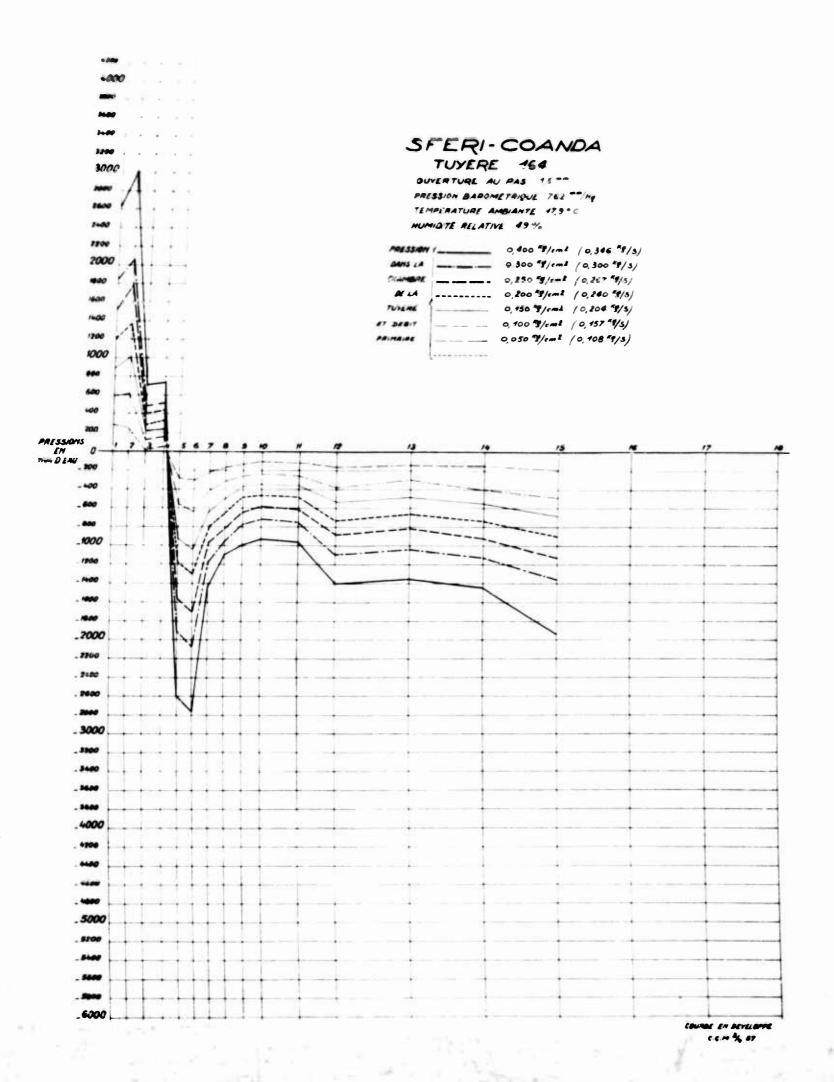
SFERI-COANDA

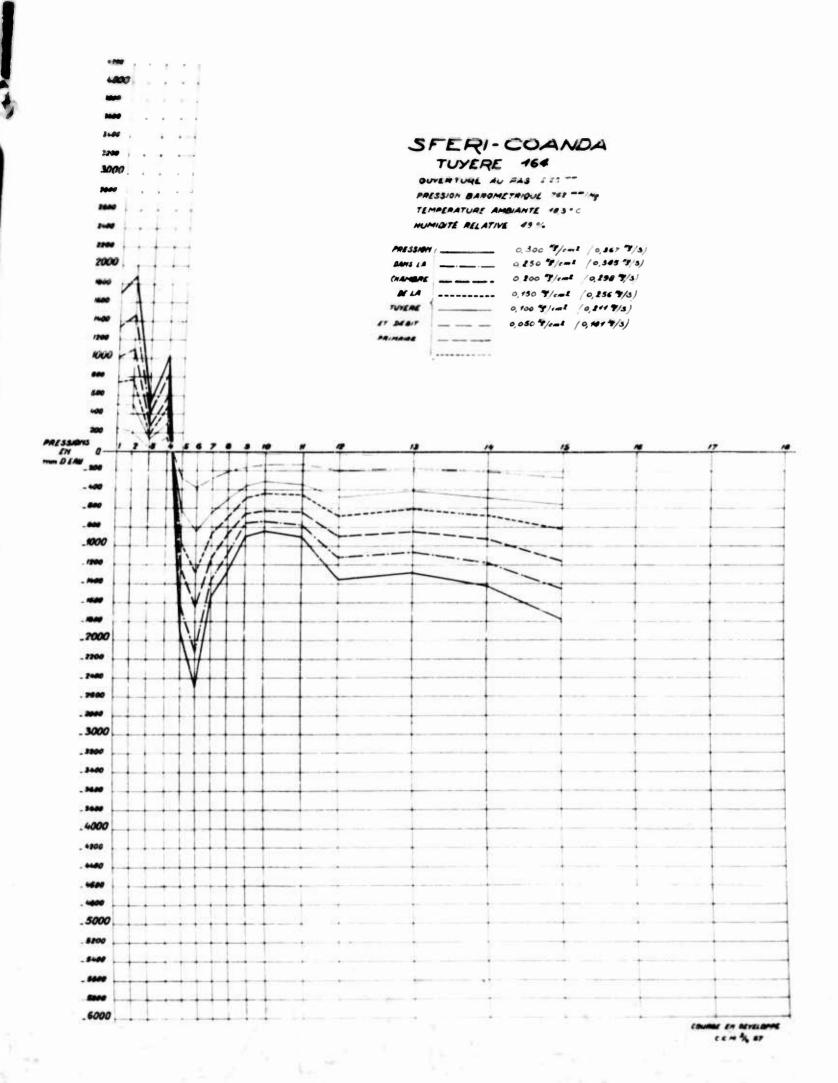
TUYERE 164

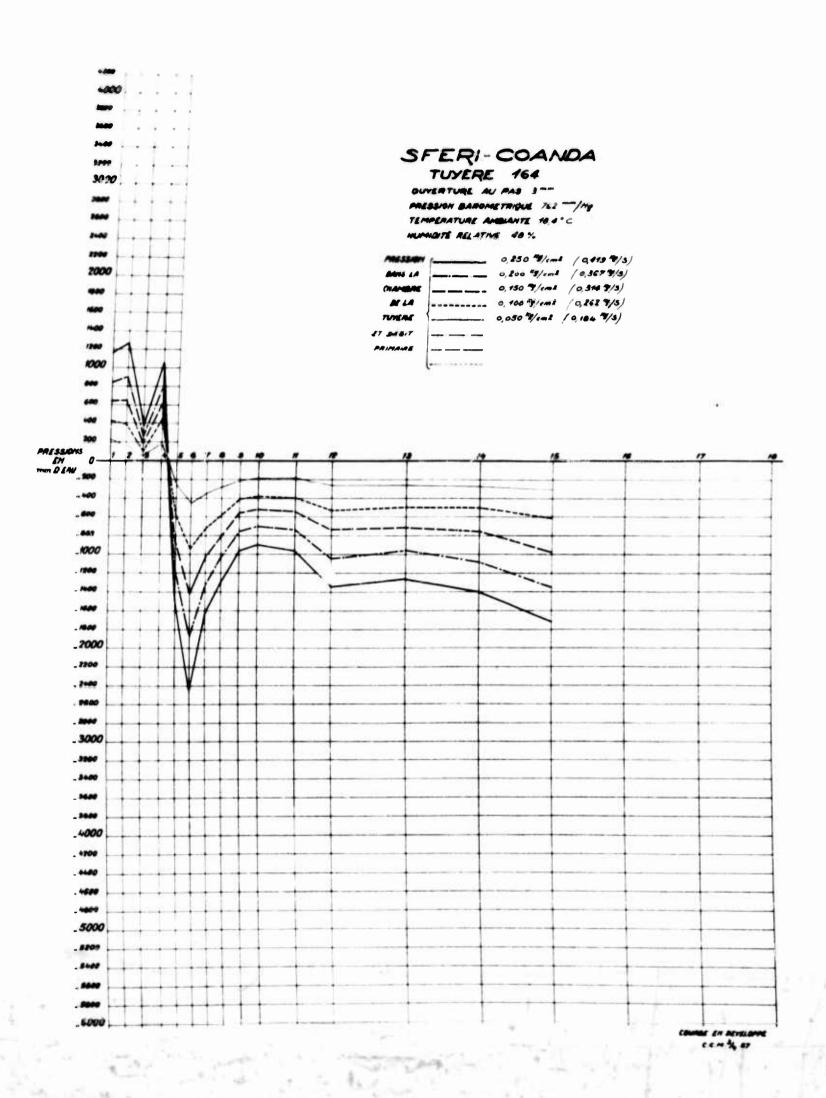
DUVERTURE AU PAS 0,75 mm PRESSION BAROMETRIQUE 763 mm/Mg TEMPERATURE AMBIANTE 16°C HUMIQITE RELATIVE 56%

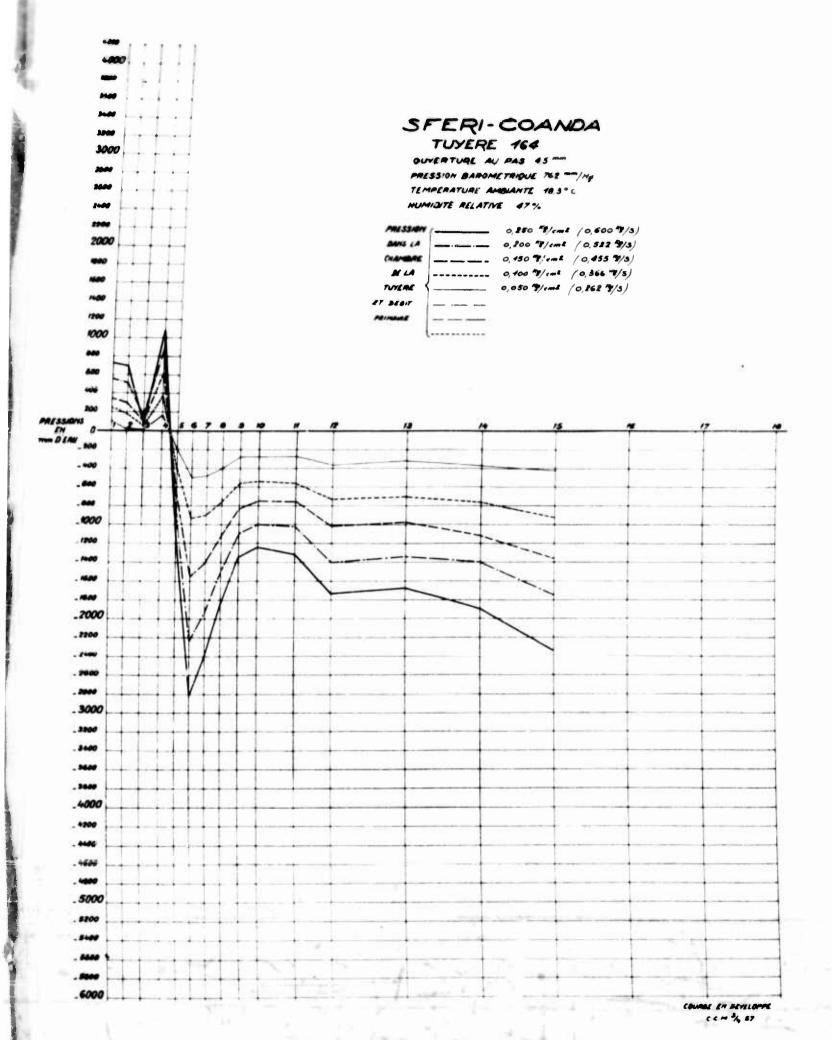
PRE-33:011	 0,500 13/cm	2 /0,285 5/3
DANS LA		(0,257 1/3)
(HAMBRE		10,240 3/5)
M LA		(0,194 4/5)
TUYERE	 0,200 T/cm2	
AT BÉBIT	 0,150 T/cm2	
PRIMAIRE	 0,100 4/102	
l	 0,050 3/cm²	

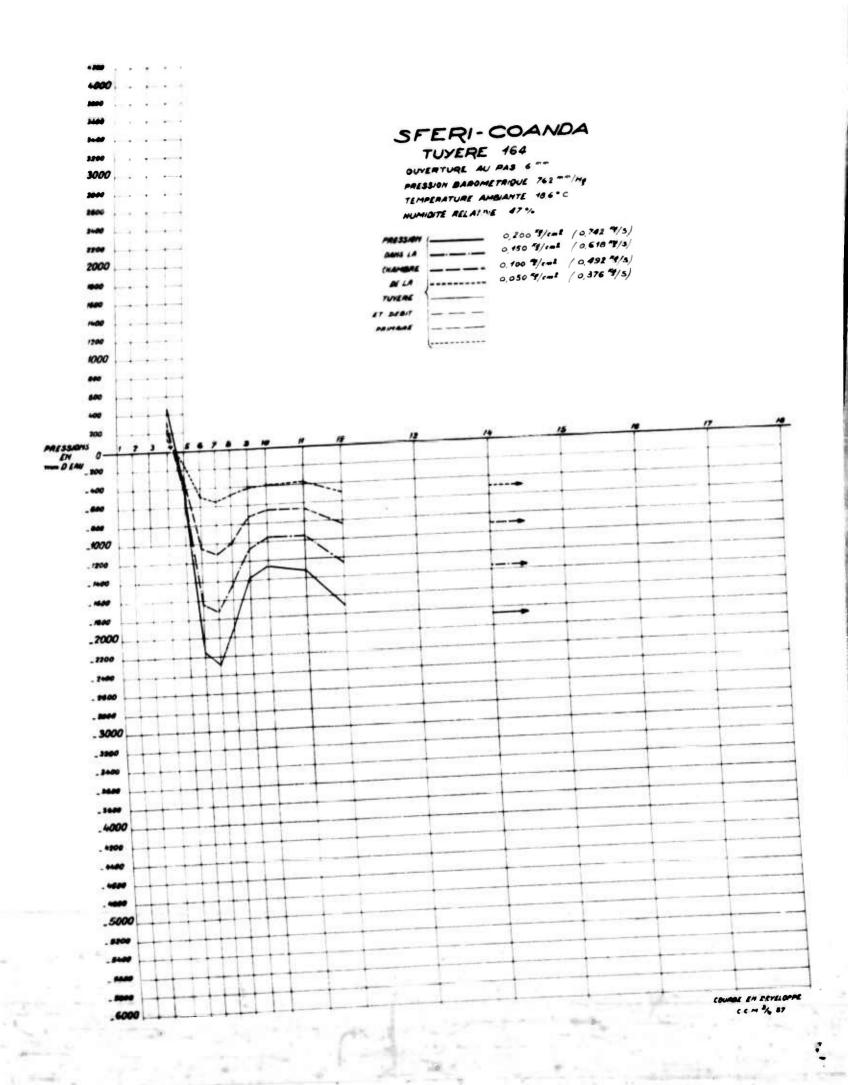








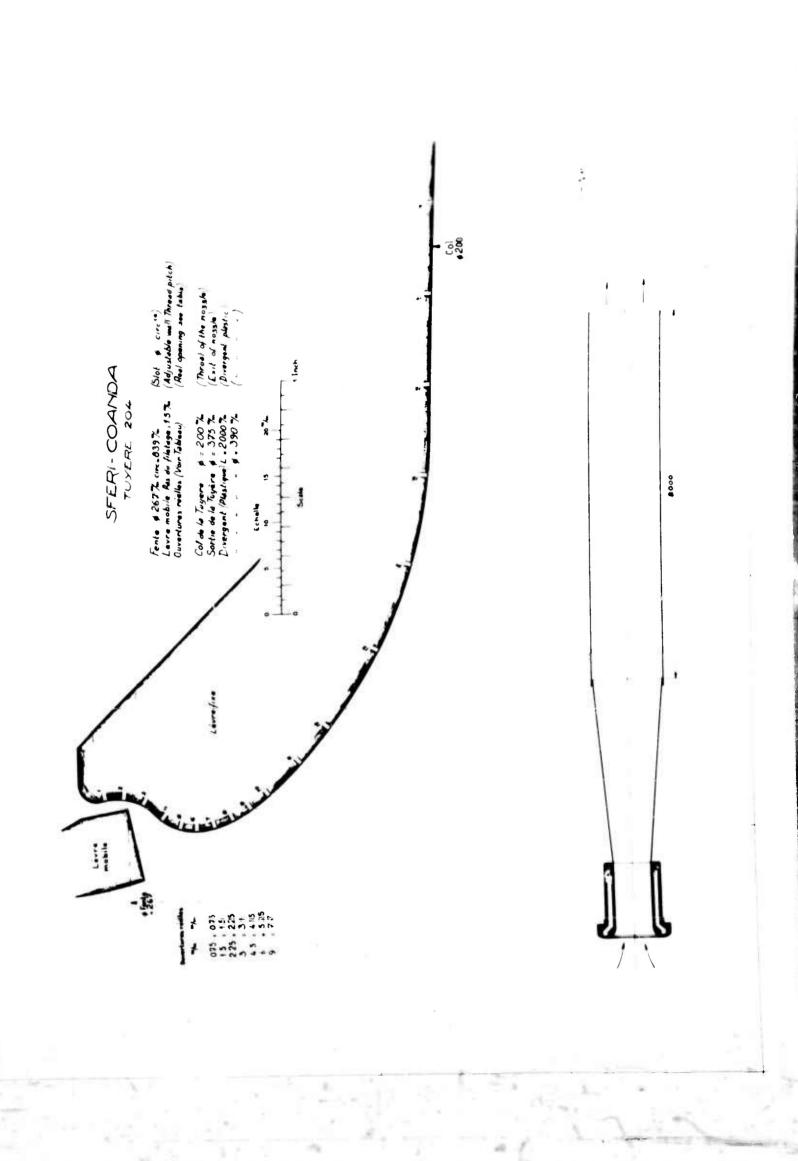




1000 1000 1000 1000 1000 1000 1000 100		TUYERE	I PAS 75 IETRIOUE 761 /Mg MOIANTE 18,3°C		
PRISSIONS 1 2 3 4 5 6 7	9 3 10 N A	19 19	/5	,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,	
THE DEAU_SOU					Τ
-400	J	-+			-
					1
1000					
.1000					4
- Mac					4
***	++++				+
	++				1
.2000					1
. 2460					
. 2600					
. 2000					-
- 3000					-
.3200					+
. 3400					1
.100					1
4000					
-4200					
. 4460	1 1 1				4
.4600	+++				-
.4600	+++				+
. 5000					1
5400					
. \$400					
\$40a					1
-6000		h			

CCM 1/4 87

40.0

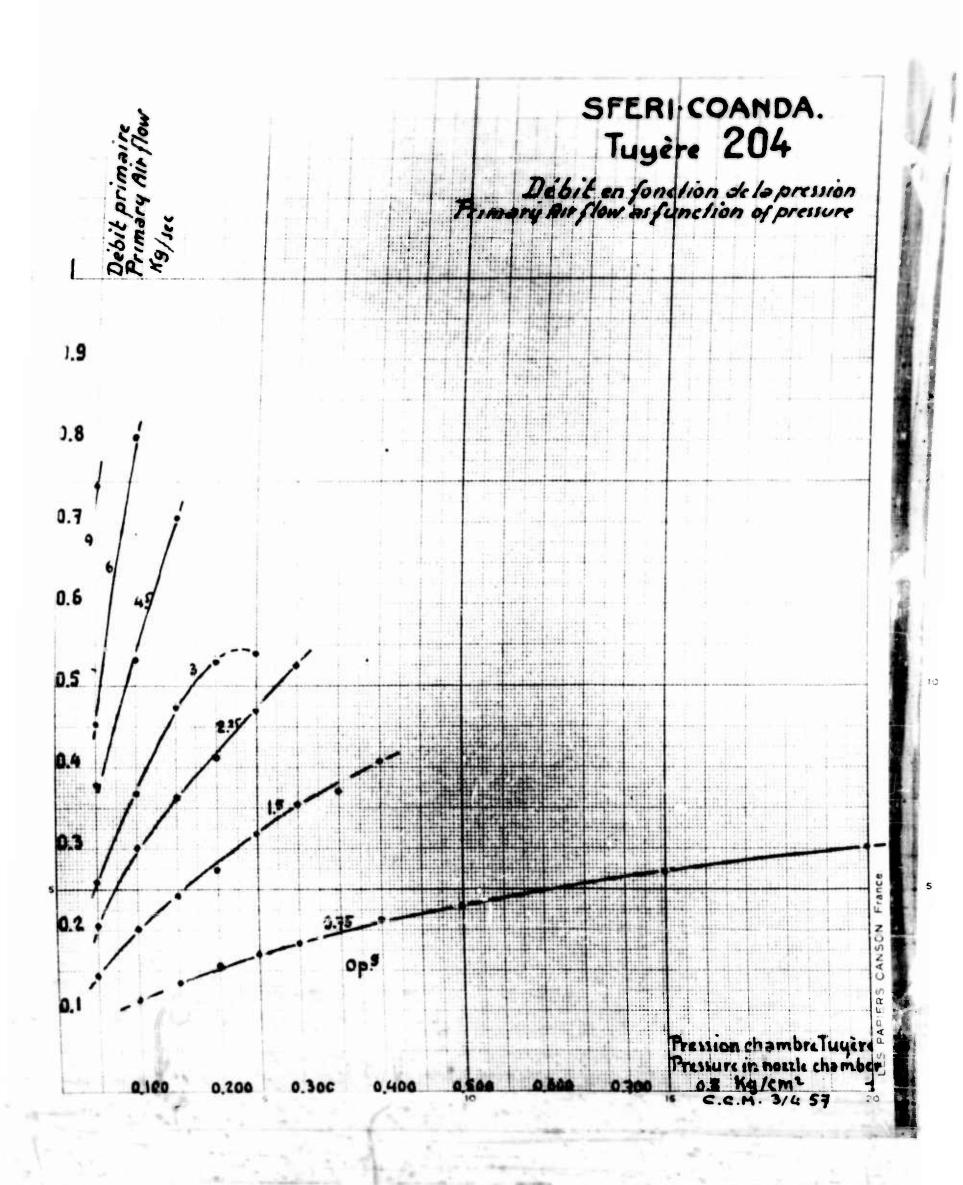


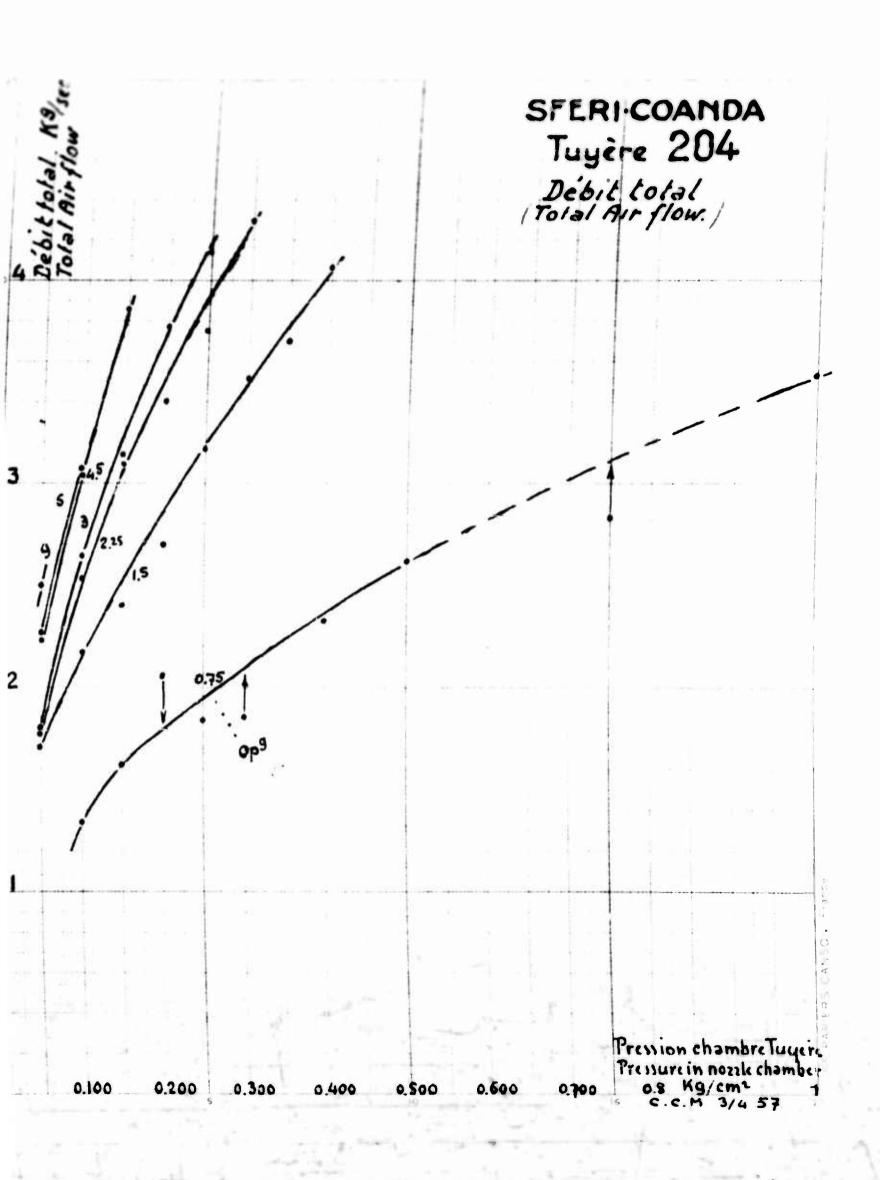
SFERI-COANDA MOZZLE 204

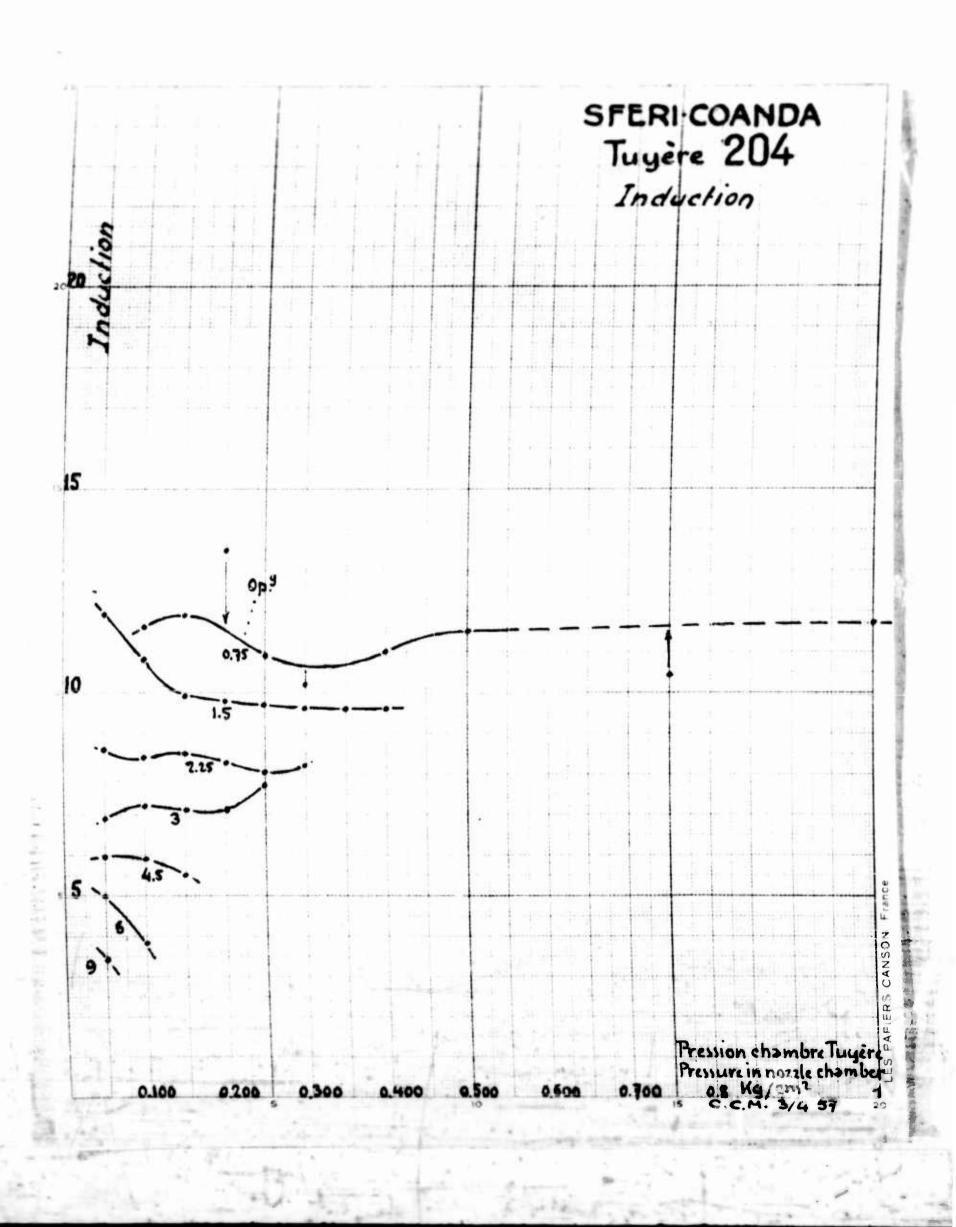
PRESSURE MOZZLE CHAMBER*C 11,1 TEMPERATURE EATT *C TEMPERATURE *C	9.75 9.75 9.76 9.76 1.76 1.76 1.76 1.76 1.76 1.76 1.76 1	0,75 0,75 0,75 0,75 0,75 0,75 0,75 0,75	0,75 0,2 19,3 13,9 0,53 2,060 13,5	0,75 0,25 10,3 0,169 1,940 10,9	0,3 0,3 1,965 1,965 1,965 1,955 1,955	2 2 2 4 7 8 8 2 3	0.75 0.75 9.7 10,2 10,4 6.225	0.75 10,7 23,8 0.301 3,530 11,7 11,7	1,5 10,1 10,1 10,1 10,1 10,1 10,1 10,1 1	1,5 0,1 10,3 13,6 2,160 10,8	2,5 9,4 17,7 17,7 17,7 17,7 17,7 17,7 17,7 17	2,0 2,0 4,0 5,0 5,0 5,0 5,0 5,0 5,0 5,0 5,0 5,0 5	25.0 27.0 10.0 20.0 3.09 7.0 5.05 6.05 6.05 6.05	25. 29. 22.7. 22.7. 23.69. 7.785.	5,5 0,35 0,7,7 0,3,5 0,3,6 0,7,0	26.3 20.4 20.4 20.4 20.4 20.4 20.4 20.4 20.4	
ATMOSPHERIC PRESSURE "/49 ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C ATMOSPHERIC NUMIDITY "/4	17.8 11.1 18.5 18.5	37.7.	775	775 10,9	27.5	775	775	775 11,8 90	775 11,7 91	775 11,7 91	377	175	21.6	26.9	775	26.5	

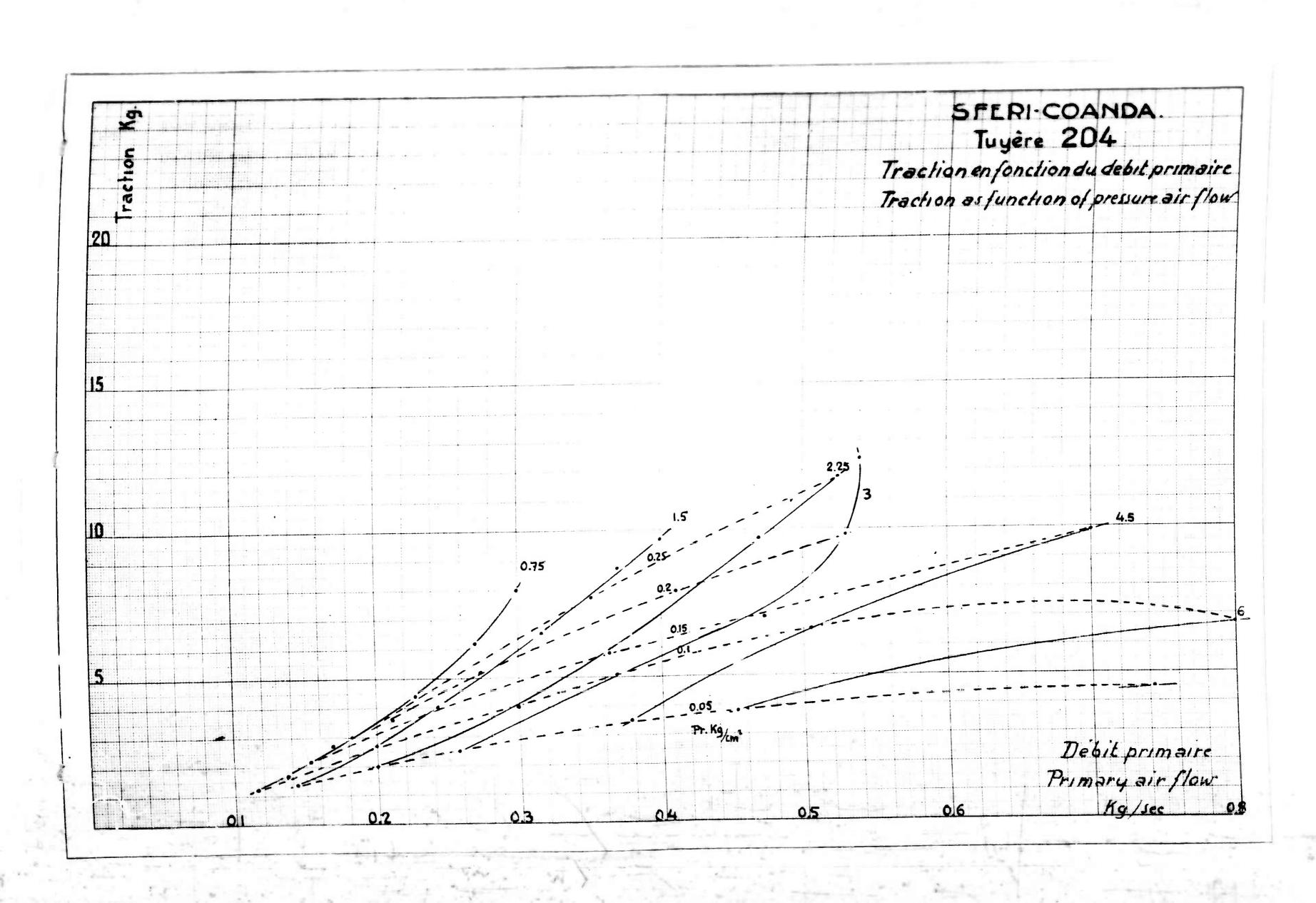
DPENING BY PITCH THE THE	2,25	2,25 2,25 2,25 2,25 2,25 2,25	2,25	2,25	2,25	2,25	8	m .		e (6	2'4		5'4	6		0
PRISSUME MOTELE CHAMBER "CE 10,1 10,1 9,6 9,5 6,7 9,5	200	6 6	2 6	, e, e,	6,7	י אי אי) i		3,8	9.55	20,00		27.0	500	6	200
TEMPERATURE EXIT PC	11,2	4'11	6'1;	2	12.5	12,6	6'11	12,2		/3	13,1	12,6		3	1.01	8, 5 5, 5	•
PRINCETY EXIT 7/5	902'0	11,9 17,1 20,9 23 0,706 0,301 0,364 0,411	17,1 20,9 23 0,301 0,364 0,411	23 0,411	25,6 29.0	29.0	0,250	6369	22.0	25.5	0150< 82	0,376	0530	26,7	15,9	502	\$ \$
16 AIR AIR 19/5	1,770	2,530	3,090 3,410 3,750 8.5 8.3 8	3,410	3,750	4,300	1,785	2,642		3.780	0110	2,220		1,850	23.0	3.070	2.3
AIR PROCTION AND	2.040	, , ,		5,800 7,900 9,705 11,800	9,705	11,805	2,500	2,400		3,800	12,405	3,9		5,5 9,90e	3,000		**
ATMOSPHERIC PRESSURE THE PAGE PLANT PC	175 775 775 18,4 12,8 12,4	775	775 775	775	775 775 775 124 126 12,0	775	775	27.5	3/2	2/7	775	775	2/1	27.5	775	7	E
STMOSPHERIC NUMIDITY %	35	92	92	35	93	93	93	35	92	8	92	36		92	6	? :	

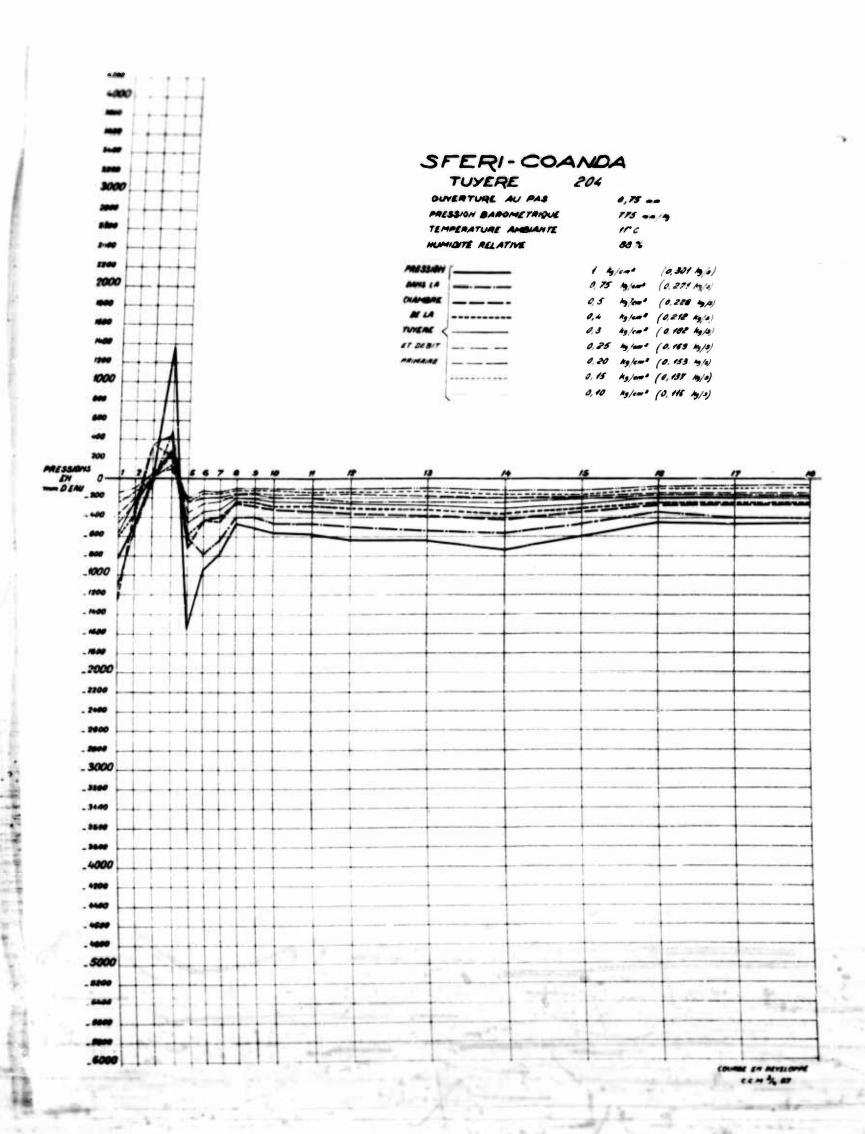
C.CM 3/4.57

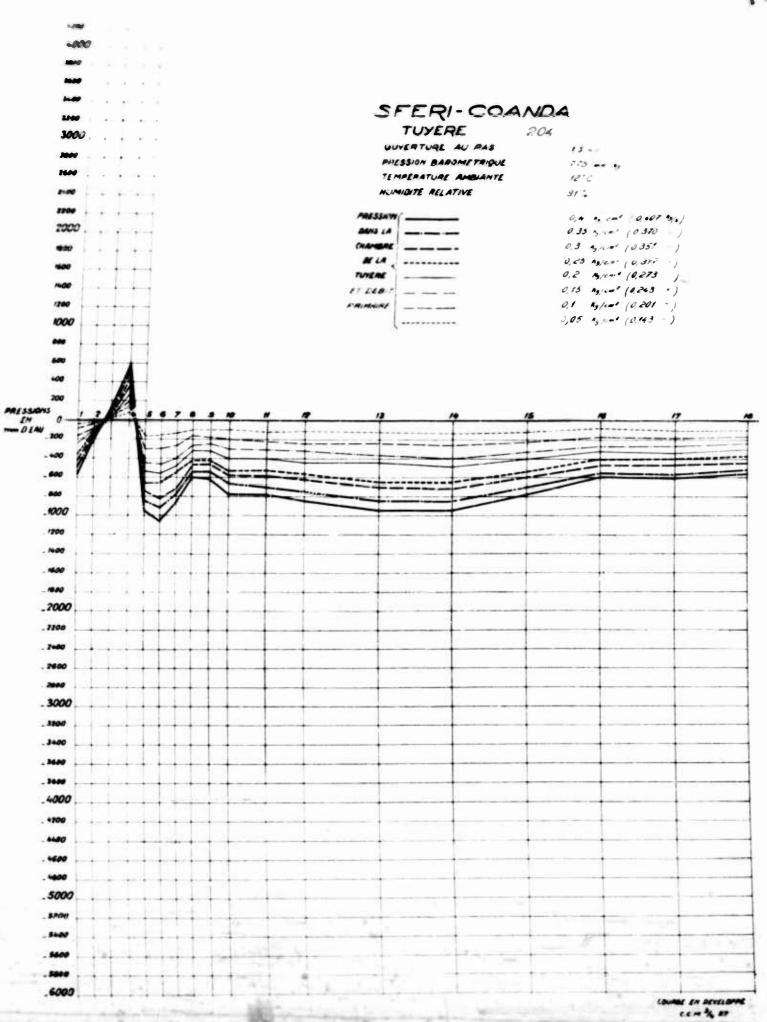


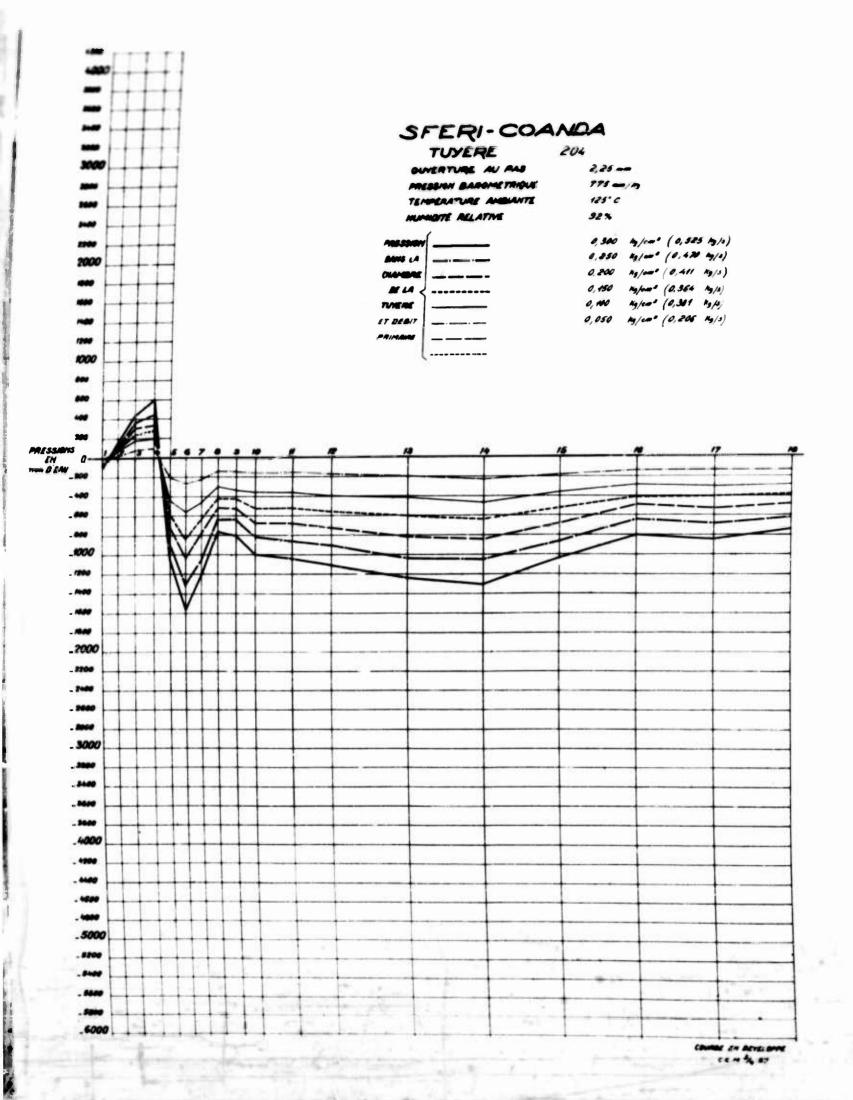


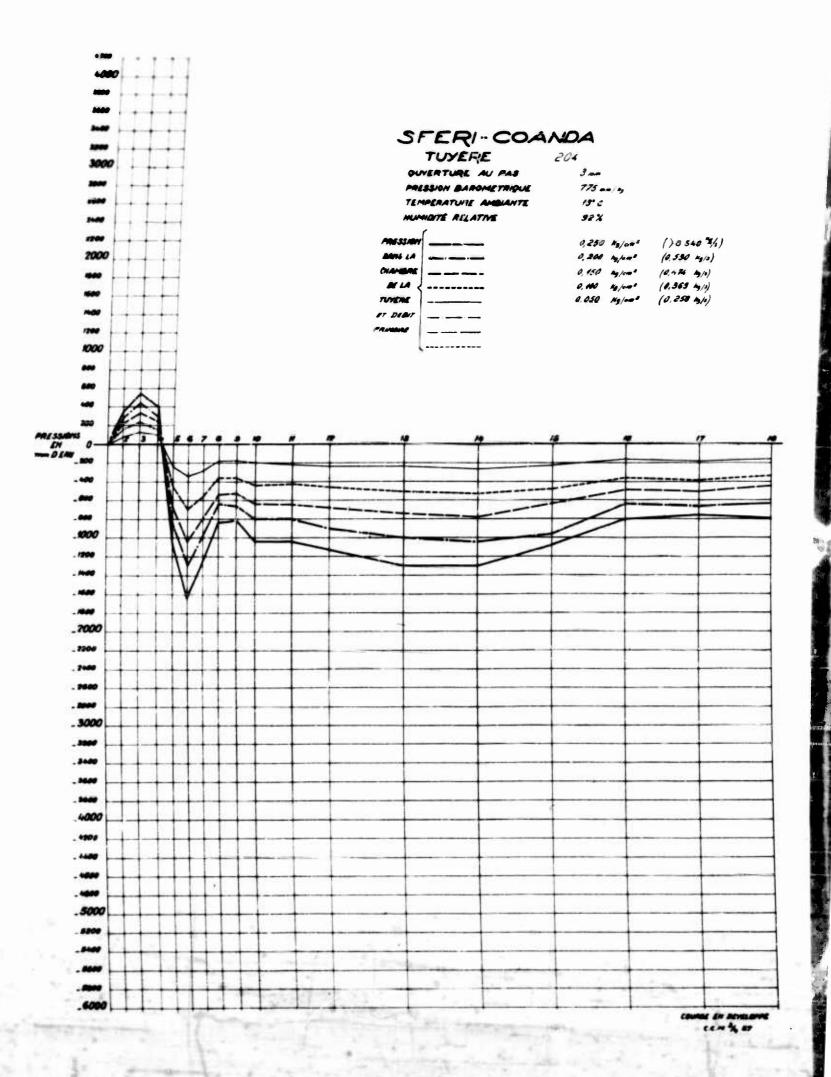




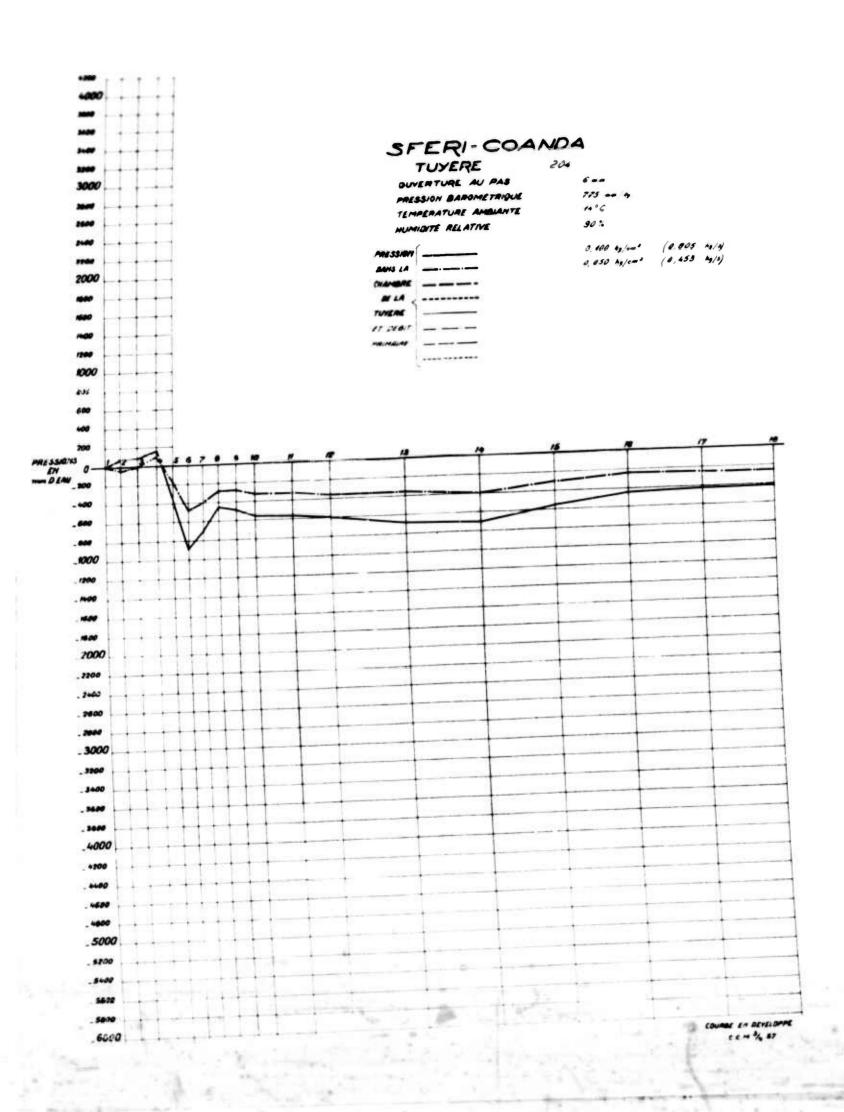




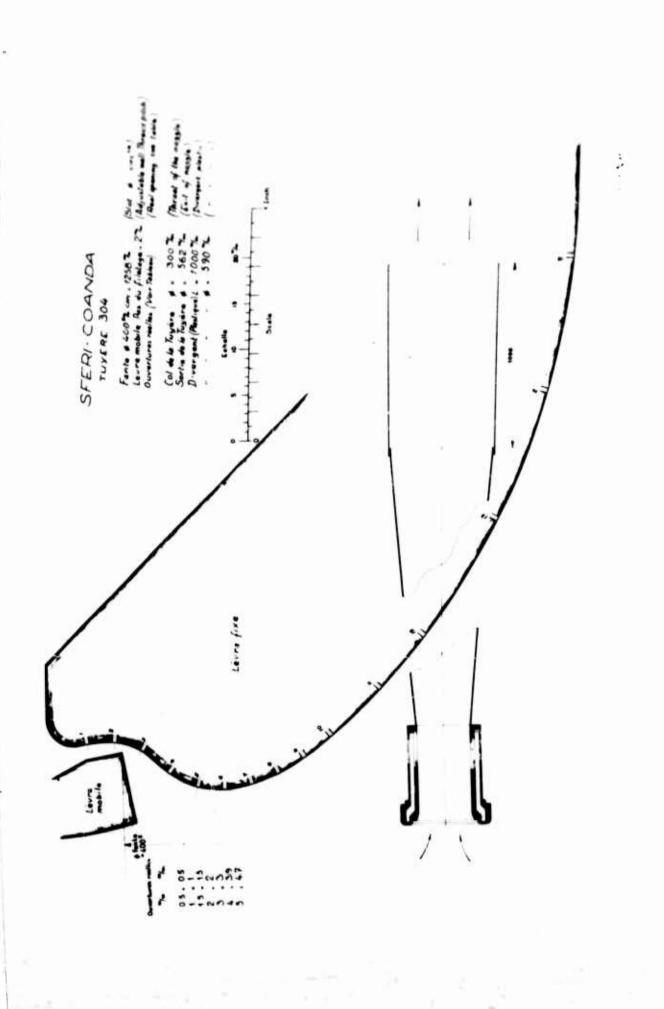




1000 1000 600 600	TUYERE ET PEBIT EN MARE	(0, 0.50 kg/cm² (C 318 kg/s)
50 50 50 70 0 10 11	, , , , , , , , , , , , , , , , , , ,	/s / / / / / / / / / / / / / / / / / /
200		
1000		
1200		
400		
2000		
2-00 P800		
3000		
.1400		
.4000		
.5000		



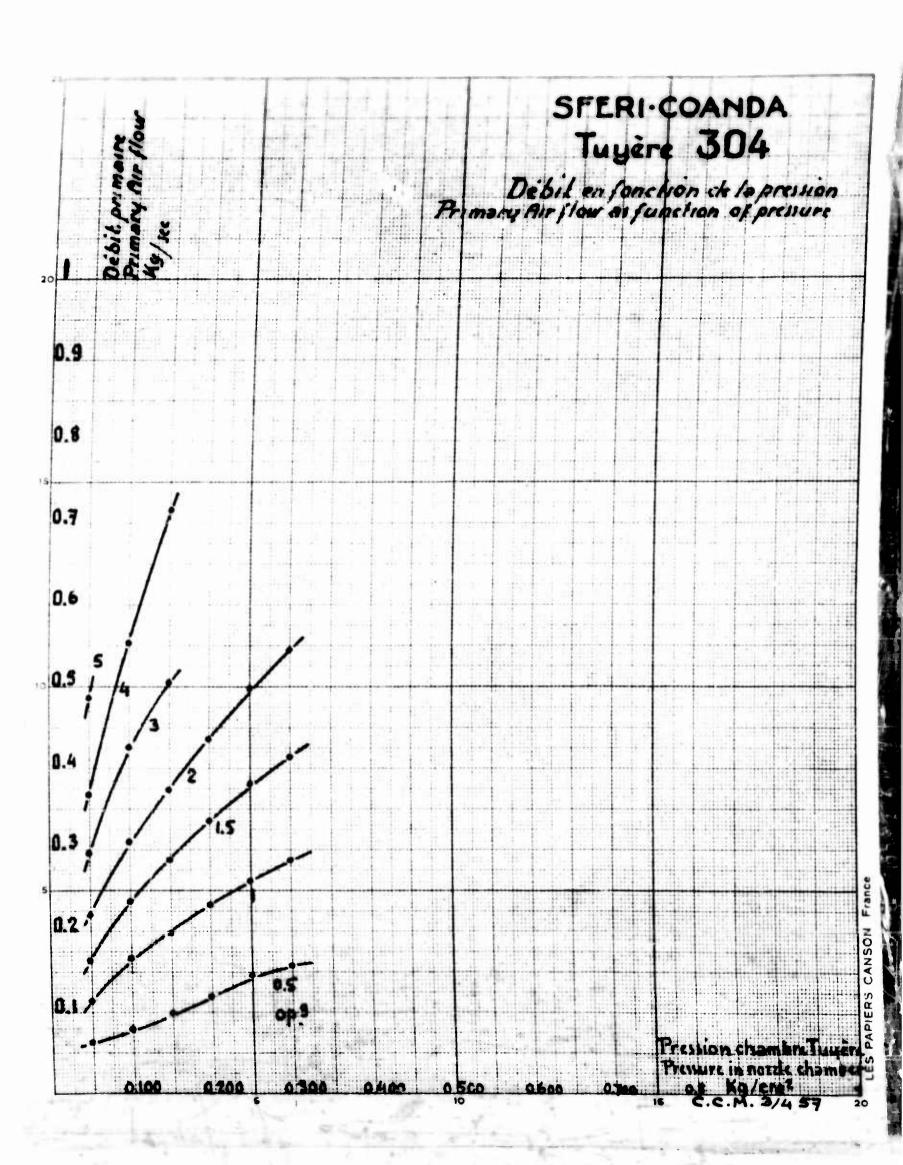
SFERI-COANDA TUYERE 204 DUYERTURE AU PAS PRESSION BAROMETRIQUE 175 -- 19 TEMPERATURE AMBIANTE 14.€ HUMIDITE RELATIVE 90 % 0,050 mg cm " (0,666 mg/mm) 2000 er sear 1000 PRESSIONS EN 0-THE DEAN 100 1000 1600 1000 .2000 2200 2+00 2600 2000 3000 . 4000 **** 4680 4000 5000 COMME I'M REVELOPME C.C. M. %, B7

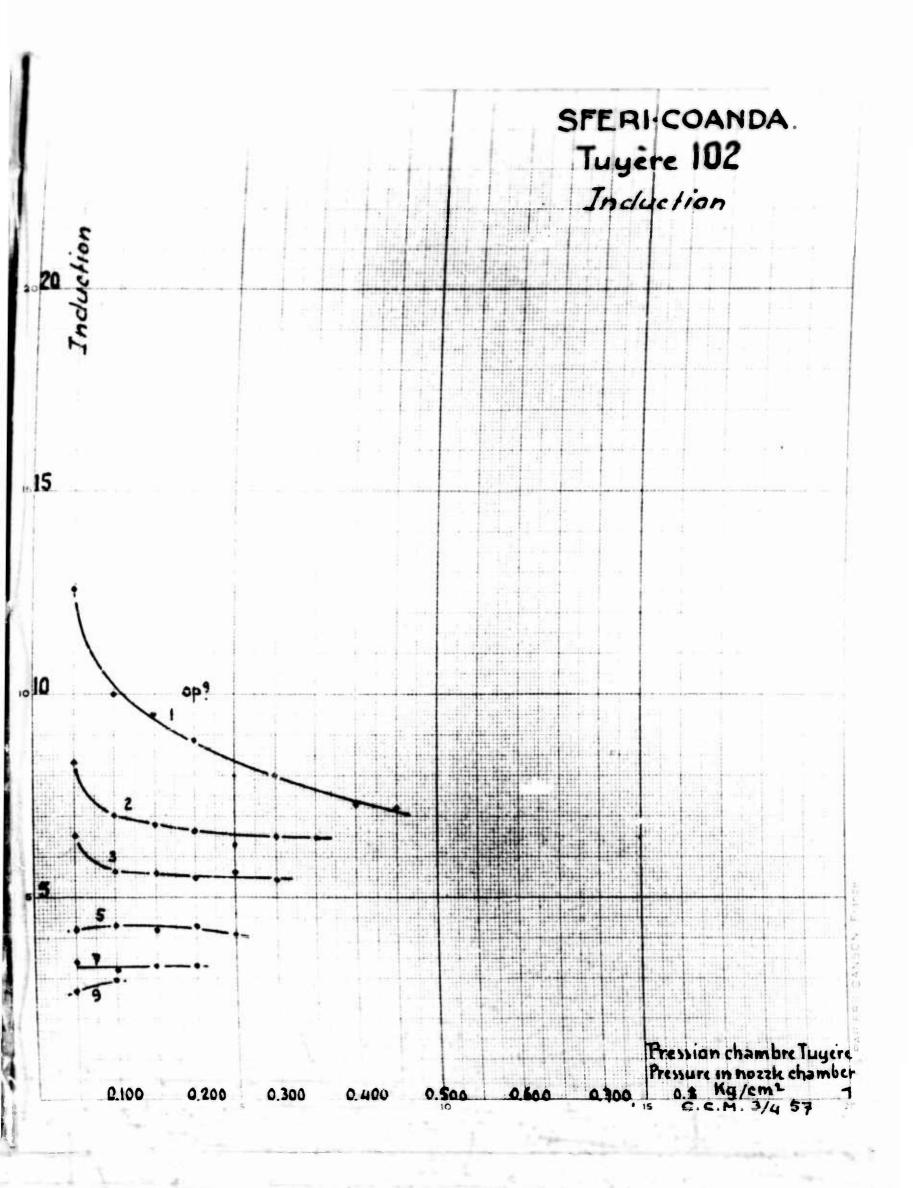


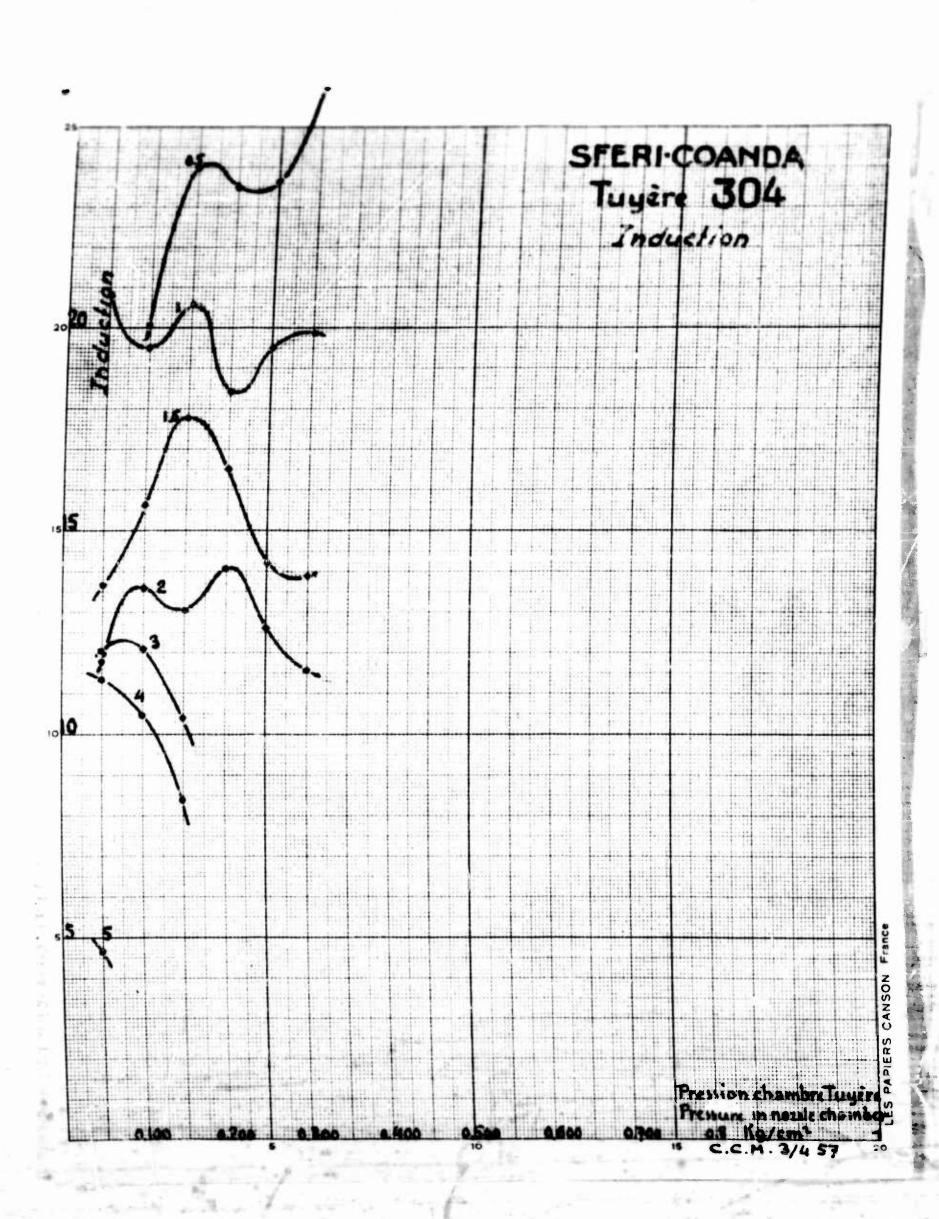
SFERI-COANDA NOZZLE 304

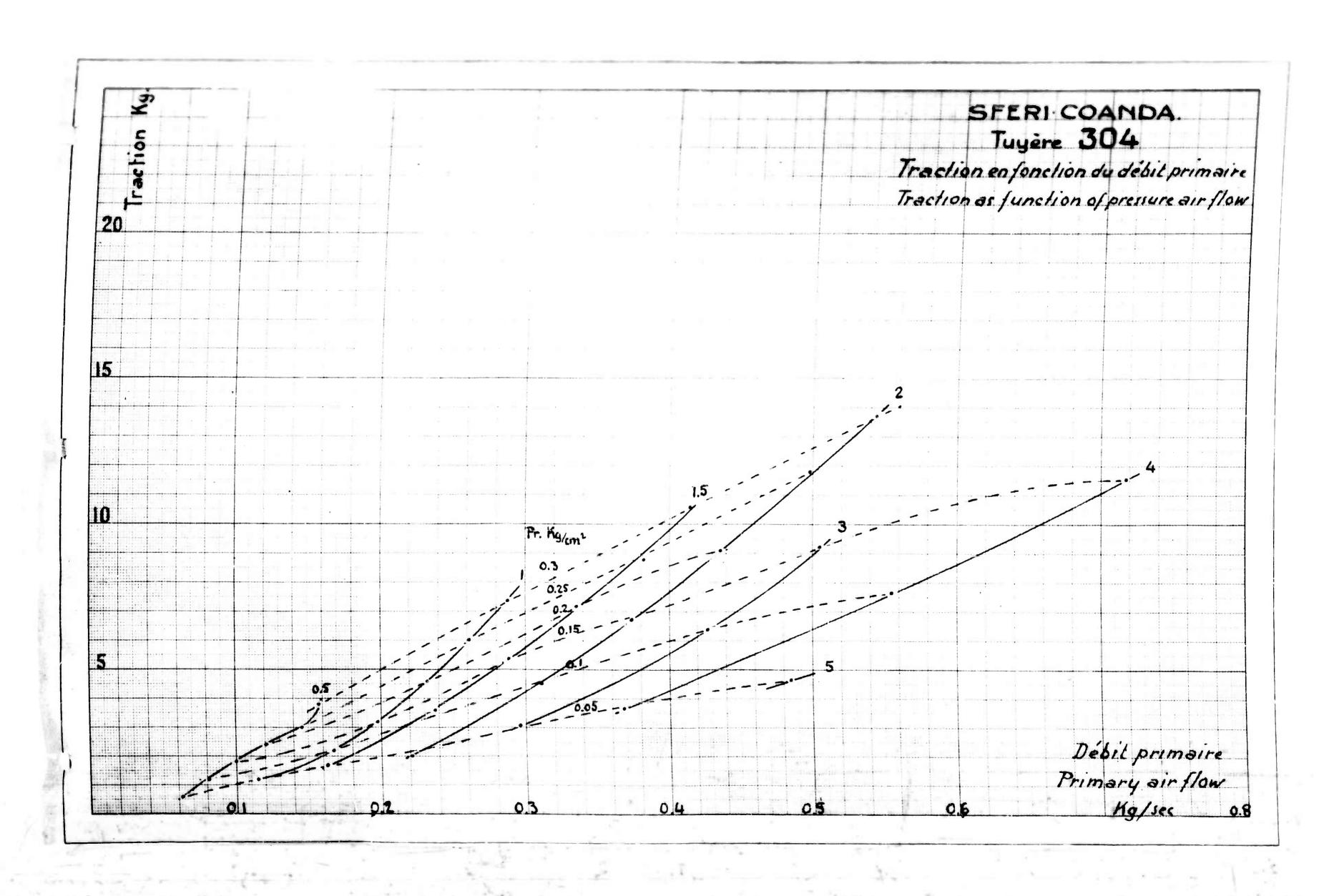
The Author Contract of the Con	0.5	5'0	50 50 50 50 50 50	50	50	50	•	•	•		,	,	1,5	51	Si	51	51	57
OPENING BY THE CONTRACT SALE 0.05 0,1 0,15 0,2	0.05	0,0	0,15	20	0,25 0,3	6'0	0,00	10	0,75	20	52'0	6,3	6,05	1'0	510	0,2	0,25	6.9
PRESSURE MOTTLE CHAMBER -C 17.5	17.5	17.9	17,5	5/11 5/11	17,8 17,6	9'11	17,3	11	17,3	17,3		541	6,3	131	11	17.3	591	6.00
S. LIE SOUTH THE STATE OF	6,3	16,1	16,3	16,3	16,1 16,5	16,5	16,2	16,3	165	16,3		8'91	1,2%	9'91	6'91	991	17.2	19.2
Terresonant mile	. /	48	7,35	5,5	10'4	12,95	7,2	8'6	6'11	12,9		17,2	6.7	241	15,4	9'91	179	7.4
VELOCITY LAIN M9/s	0.063	0.081	0,100	0,121	1410	25/0	0,115	8910	861'0	0 234		0 288	851'C	0,287	07.85	3336	231.6	30.6
PRIMARY AIR	.\	1600	1600 2450 2,843 3,460 4,920	2,84	3,466	4,120	2,39	0 3,230	4.080	4,310		5730	P.24	3,700	5,50	5,54	5	
TOTAL AM 1/2	١	20	24	23,5	23,5 23,6 26	92	20,8	5.61	20,6	78/		6'6'	13,7	9'5,	17.0	16,5	1.4	
TRACTION NA	0000	1,200	0,600 1,200 1,800 2,404 3,005 3,805	2,400	3000	3,805	1,200	2,200	3,200	009'4		7,405	1 700	3,620	5,40	, 720	8 8.5	\$ 10,605
"/ was	968 768 768 768 768 768	768	768	768	996	768	768			89/	768	768	768	260	768	260	200	2
ATMOSPHERIC TEMPERATURE C		17.8	17.0 17.0 17.5	9/	18,2 18,2	18,2	18,2	18,2	18,3	18,3	97,9	18,3	824	9	18	17.8	10,3	2
ATMOSPHERIC NUMIDITY %	54	54	5.4	3	- 1			,	1				2	2	:	:	;	:

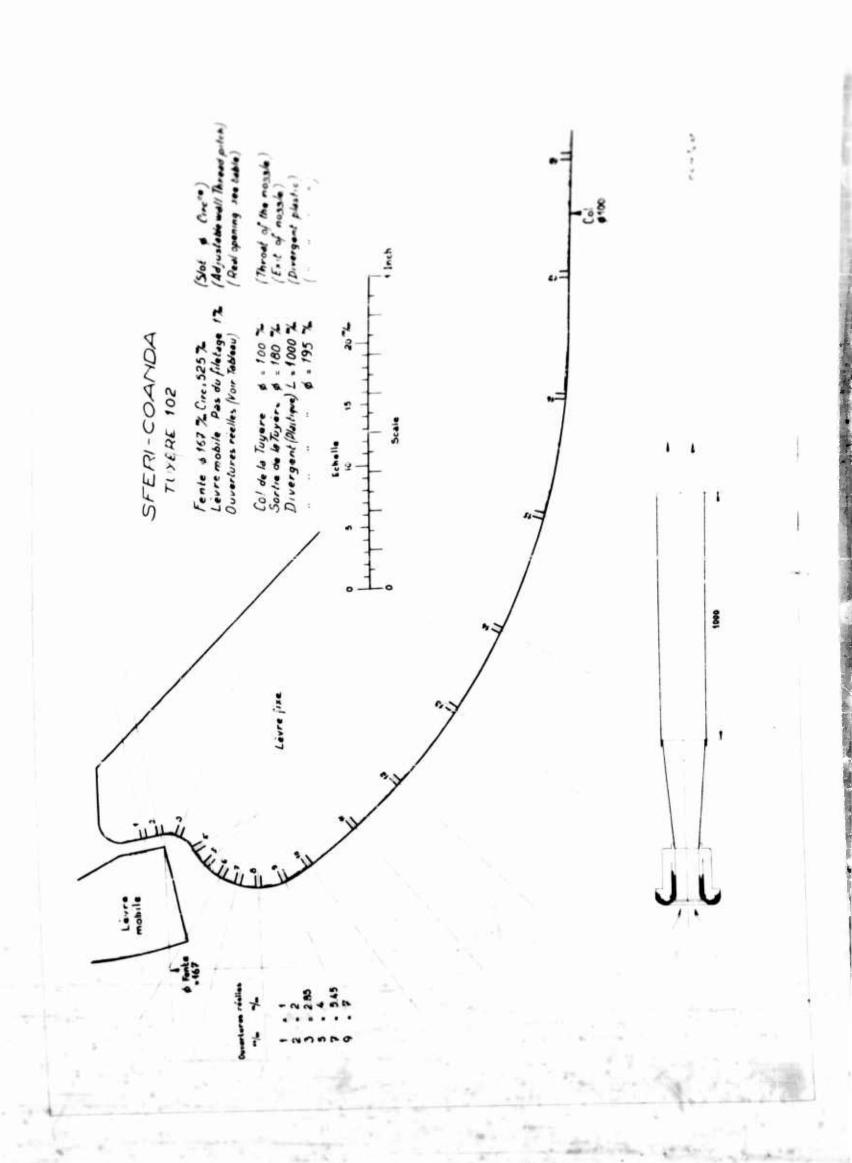
4	50'0	15,3	6.41	13,3	384'0	4 450	3,2	4,700	167	15,8	67
4	51'0	19;	16,1	181	0.718	6,070	8,4	009'11	167	6'9/	43
		13,6	15,1	17.4	5550	5,810	501	7.720	767	11	61
4	50'0	5/	75	521	0,368	4,200	4'11	3,720		11	
8	51'0	13,6	154	1.5.7	9,505	2,250	4'01	3,200	191	17,2	4.3
~		121	154	5'51	0,427	2,130	151	6,400	767	17,2	43
m)	0,00	91	15,4	8'01	0,296	3,590	121	3,100	767	17.4	43
٥u	66	13,9	16,3	6'81	445'0	6,310	9'11	13,700	768	17,5	43
~	60 520	121	76,2	881	8610	6,280	12,6	19,805	89/	1.7	43
2	2,2	15,6 15,1	13,9 16,3 15,6 16,2 16,3	14,6 18,6 18,8 18,9	0221 0311 0,374 0,437 0,498 0,544	2 605 4,230 4,860 6,180 6,280 6,310	118 13.6 13 14,1 12,6 11,6	4,500 6,700 9,160 11,805 13,700	769 768 769 758 768 768	17,5 17,6 17,8 17,7 17,5	43
2	0,15	6'51	16,3	14.6	0.374	4,860	13	6,700	768	17,6	43 43
٥,	10	6'91	6.21	127	0311	4,230	13.6	005'	768	17,5	43
2	0.05	991			0 221	2 605	1 80	~	694	17.7	43
DITCH 100	OPENING BY COST	PRESSURE MUZZEE CHAMBER?C 16.6	Here with the series of	TEMPERATIONE TO	VELOCITY LAIN	PRINCARY AIR 1/3	101AL AIR 1/3	TRACTION NS	The second	ATMOSPHERIC PRESENTE 9C 17.7	STACSPHERIC HUMIDITY %







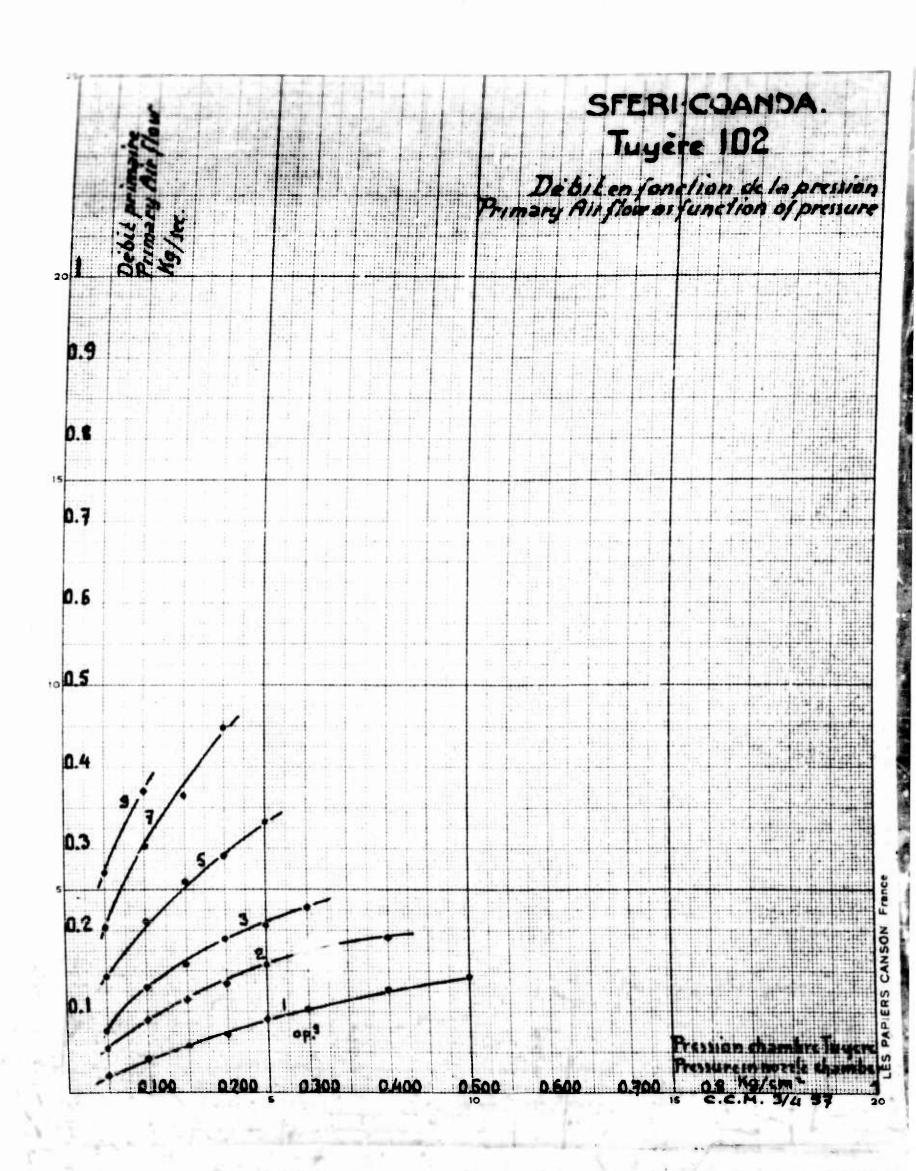


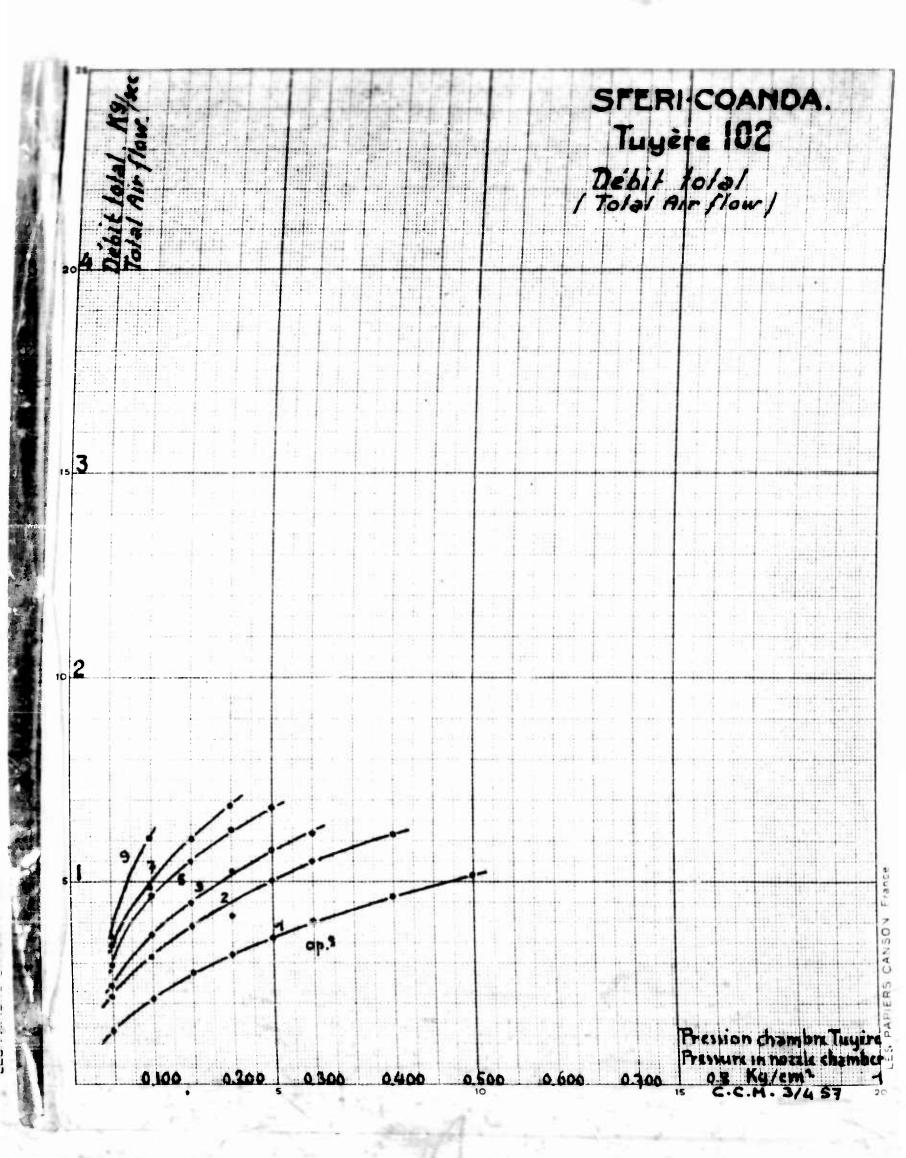


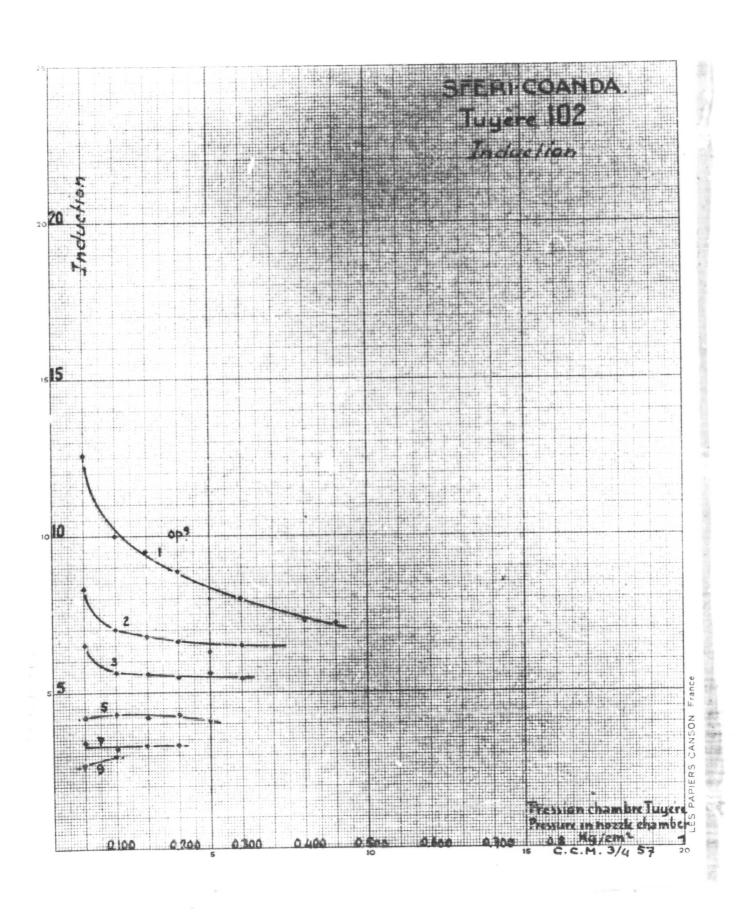
SFERI-COANDA MOZZLE 102

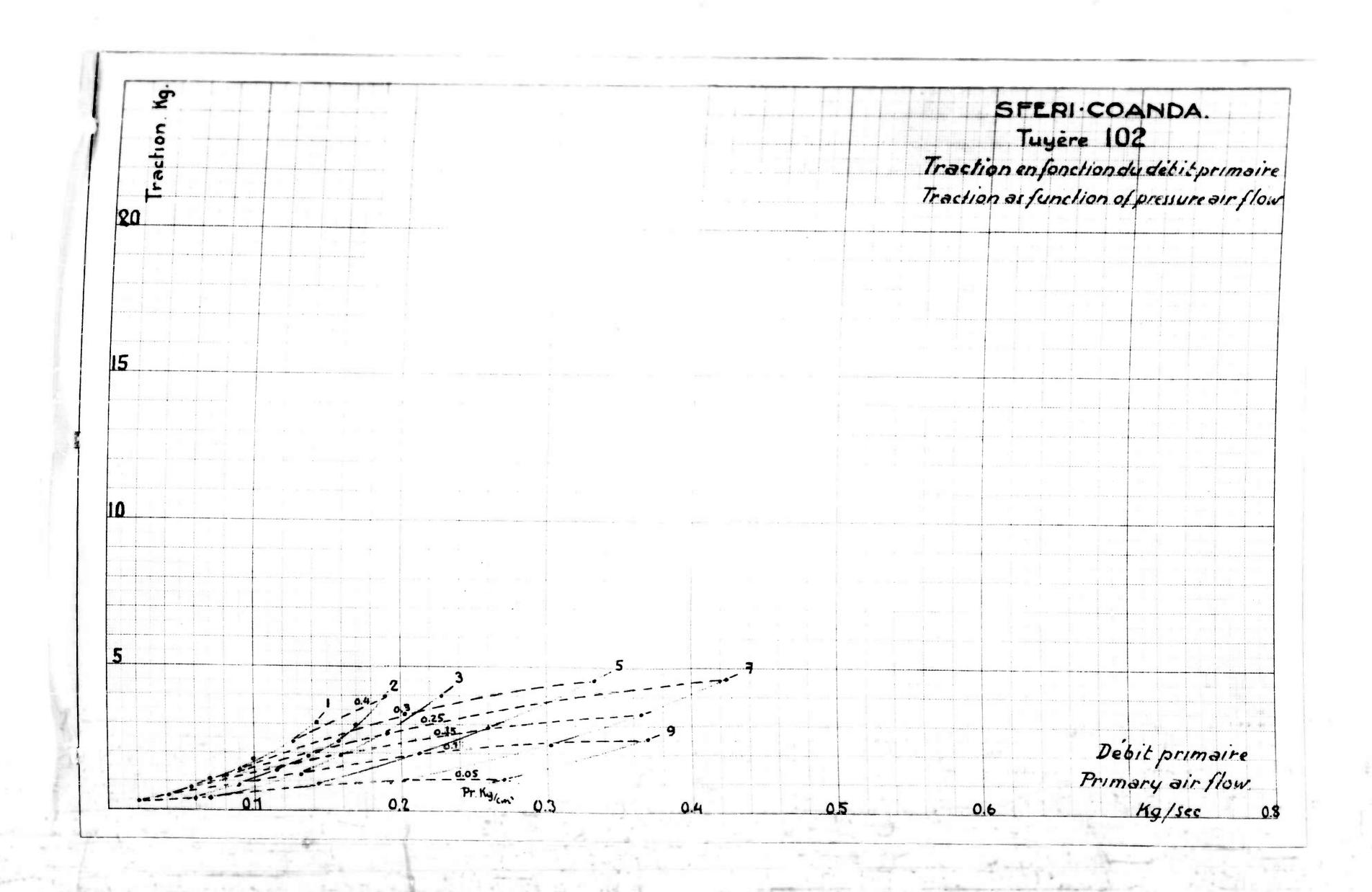
DEFNING BY PITCH THE	`	•		`	`			`	N						
SOUS NOTILE CHAMBER 13/4 0,05	50'0	10	51'0	6,2	E'0 22'0	6,3	40	50	50'0						
THE PERTURN HOZZLE CHAMBER "C 10,4	101	101	3	6'8	5'01	+'0		6'6	104						
TEMPERATURE EXT SC	3'8	2	9	7.6	16 S'E			101	0/						
	12	1,3	2	111	18,4			37,5	11,8						
	20,02	2002	0,068	20,027 ±0,002 0,068 0,072 0,090 0,000	0600			67/0	200						
	0,264	0,430	0,55	0,638	0,720			201	0,439						
0110	¥ 12.6	2 10	5,6	5,5	•			7,2	8,3						
TRACTION NY	0,250	200		sod'i san'i doi'i dod'e dos'o dst'o	1,445	1,805		3118	0.40	. 1800	1,400	0 1,920	2,405	3,805	3,970
When SAUSSING MONTH	259	750	759	827 821 827 827 827 825	259	259	33	85/	25.	759	750		358	75	758
	7.0	19,4	1.5	10, 10, 10, 10, 84	6. t	* **	10,4	10,4	10,4	2 2	10,6	10,6	5. 3	6.7	60

DESMINE BY PITCH THE	•		•		-		Ŋ	h			•	7					•
PASSELLE CHAMBER "9/4" 0,05		10	2'0 3'0	2,0	6'0 52'0	6'0	20,0	10				0 500		516			
SE STANDEN NOTTE CHAMBER PC 3,5		5'8	*	2	37 3,2	3,2	9	3,2				9,2		3,2	5	3 4	0
TEMPERATURE EXIT PC		101	101	9	10,3 10,7	10,7	10,3	10,7				10.3	101	9'0'	101	3	
SAN TANT	13,3	6,61	19,9 24,1 3	28.4	28,4 31,1 33,3	33,3	9	34,6				2,81	3	32 4	37.		
S/Ex MIN YOU WAS	0,076	0,732	6,859	0,076 0,132 0,159 0,191 0,206 0,221	0,206	\$220	0,43	0,212				0,707	0.301	9.365	44.84		
2/6" AUR 19707	1670	0,740	0,33	nz's ssi's esois esce omio neno	1,155	1,240	\$\$5'0	0,915				0,690	2360	5027	1386	60	
AN UNBUCTION RATIO	3	9'9	9,5	واو واو واو داد داد داد	2,6	4'5	4,2	6,4	4,2	4,3	1.4	3,4	1,2	3.8	3.6		
TRACTION Ng	005'0	1,260	1,96	0,500 1,260 1,960 2,700 3,365 4,005	3,366	4,005	06'0	84				2,060	2300	3,440	4,640	1 180	2.60
PH SEESONE PRESSURE	758	158	758	158 158 158 158 158	158	15.	758	156	158	158	25/		758	75	150		1
ATMOSPHERIC TEMMERATURE &C	8'01	10	10.8	11 8'01 8'01 8'01 8'01	8'01	**	11,2	11,2	11,3	11.4	4'11	4'11	**	511	9.11		2
MOSPHERIC NUMIDITY %	£		83 83	83	83 83 88	2.	85	82	82	•	*		*	-			

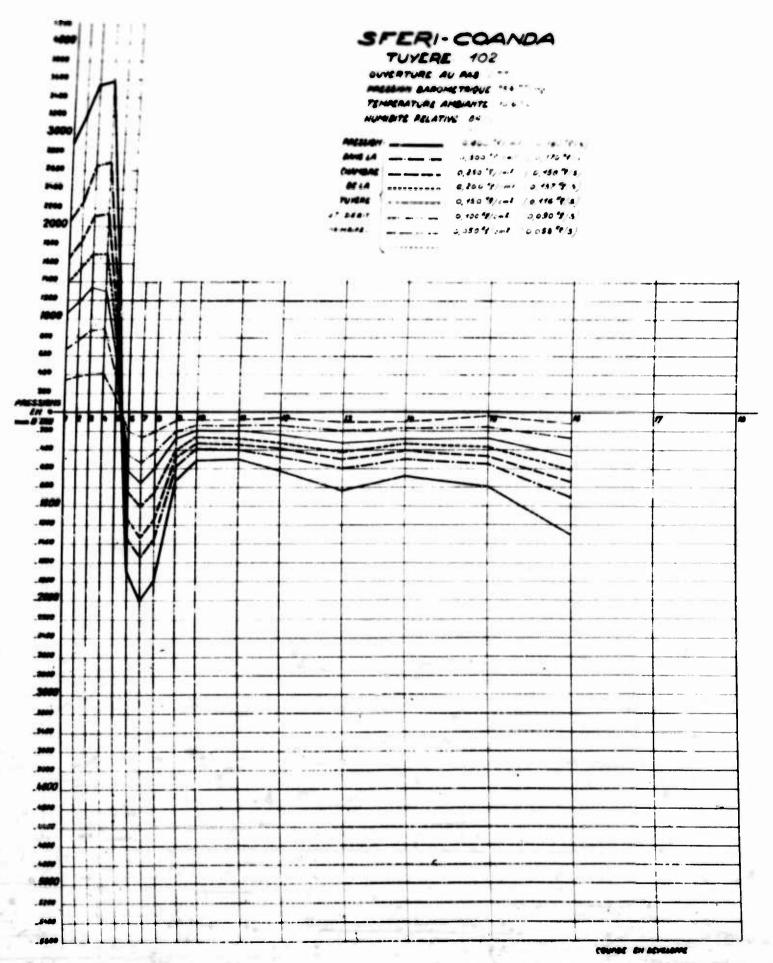


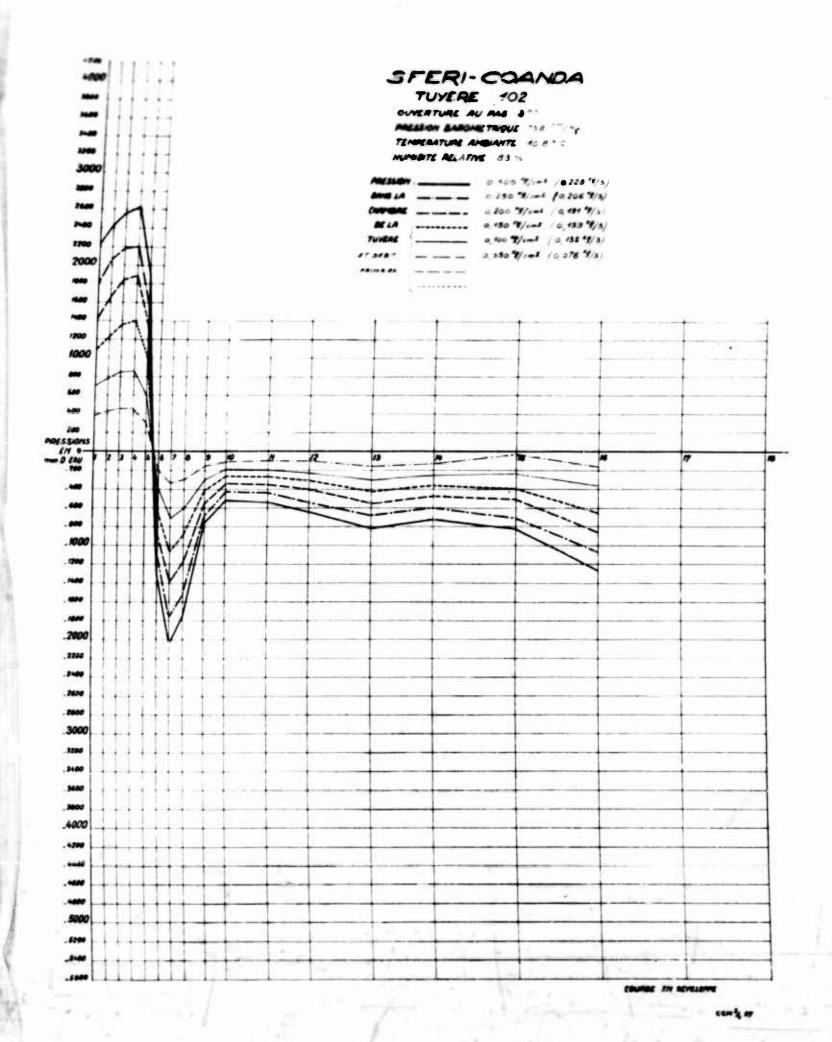


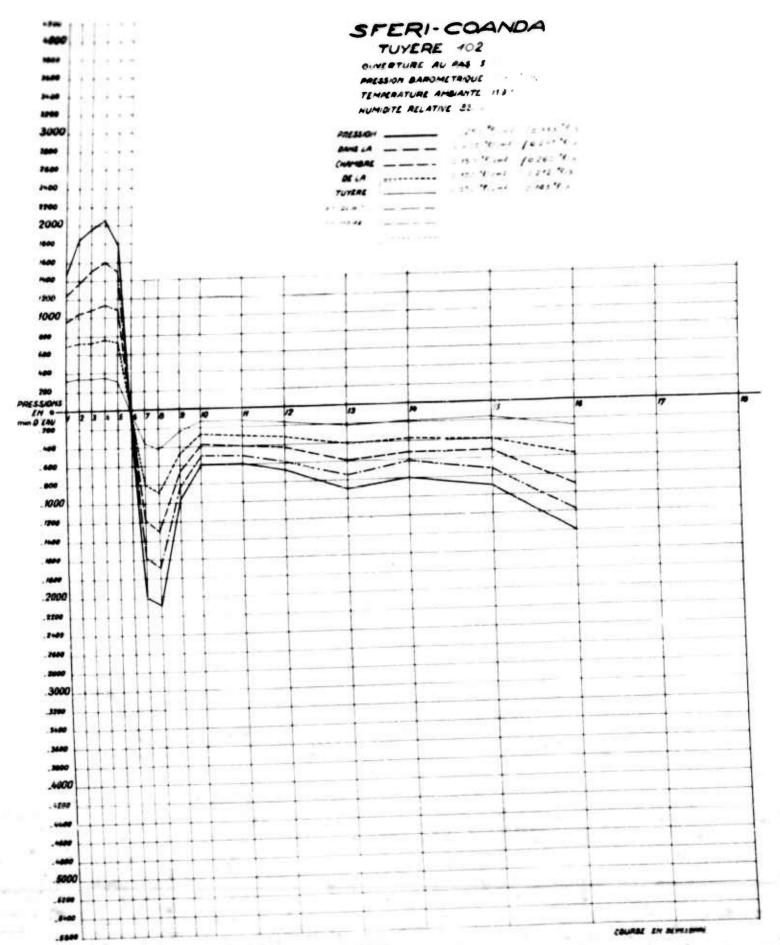


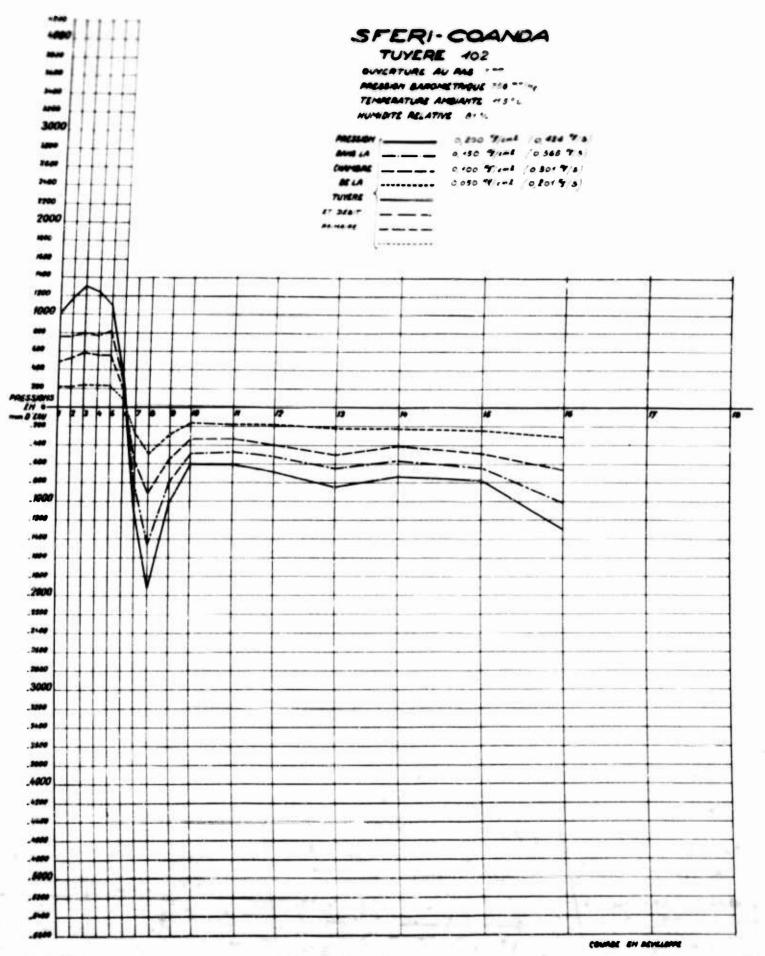


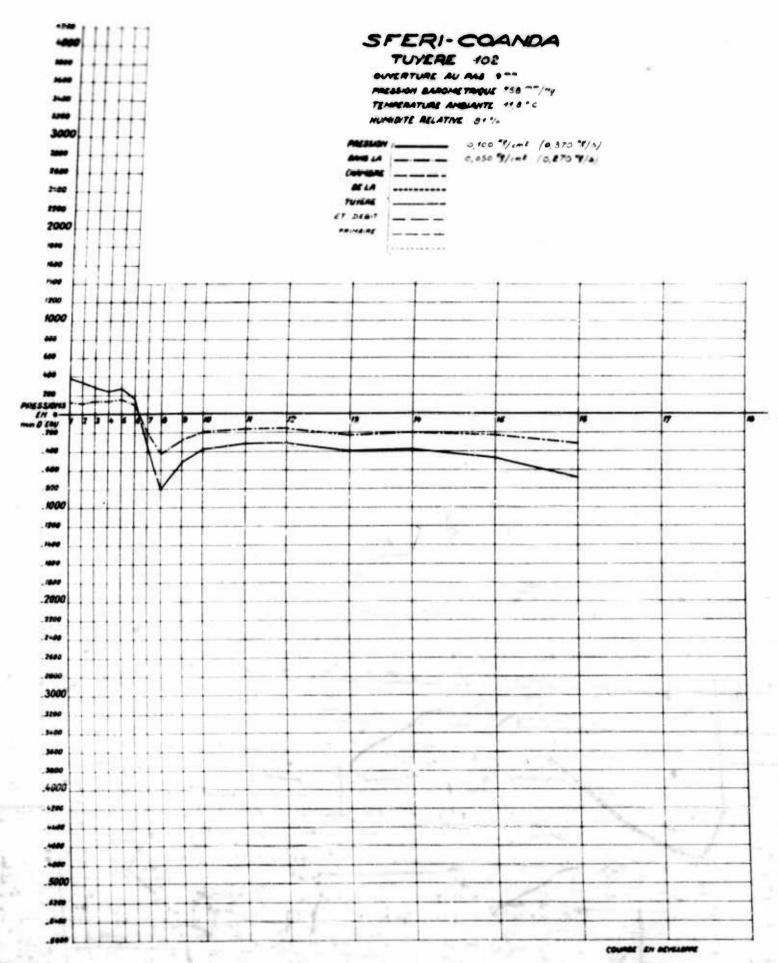
SFERI-COANDA TUYERE 102 OUVERTURE AU PAS 1--PACSSION BAROMETRIQUE *** TEMPERATURE AMBANTE 10,6 °C HUMIDITE RELATIVE 84 % - 0,500 "1/1-1 ____ 0,300 F/em? 0.250 %/cm² BE LA 10,072 \$/3)

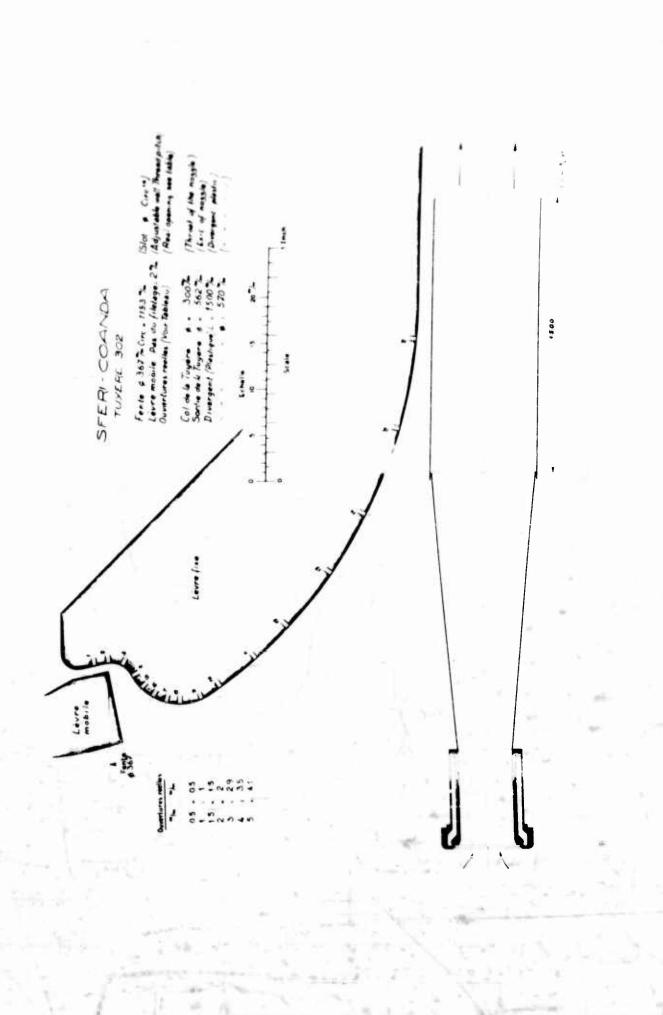








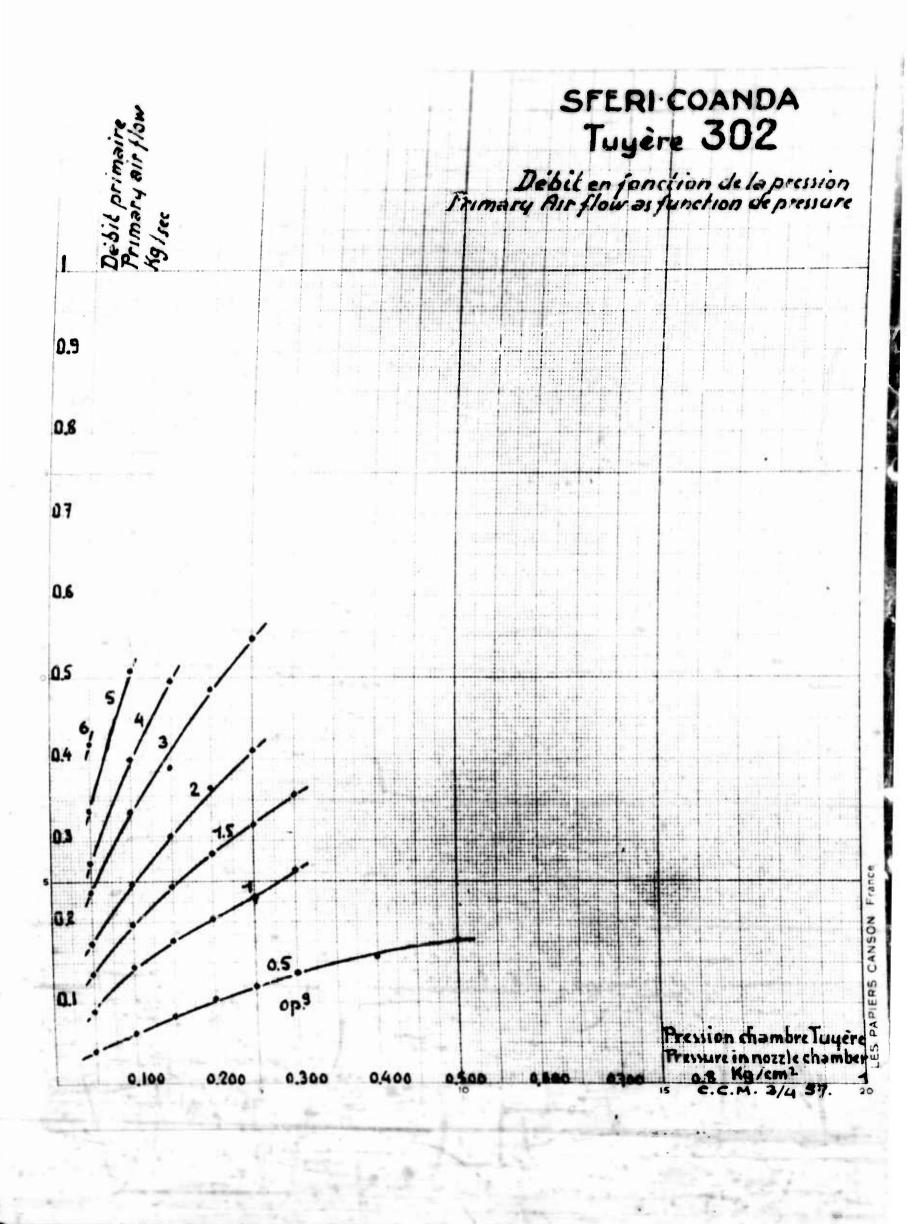


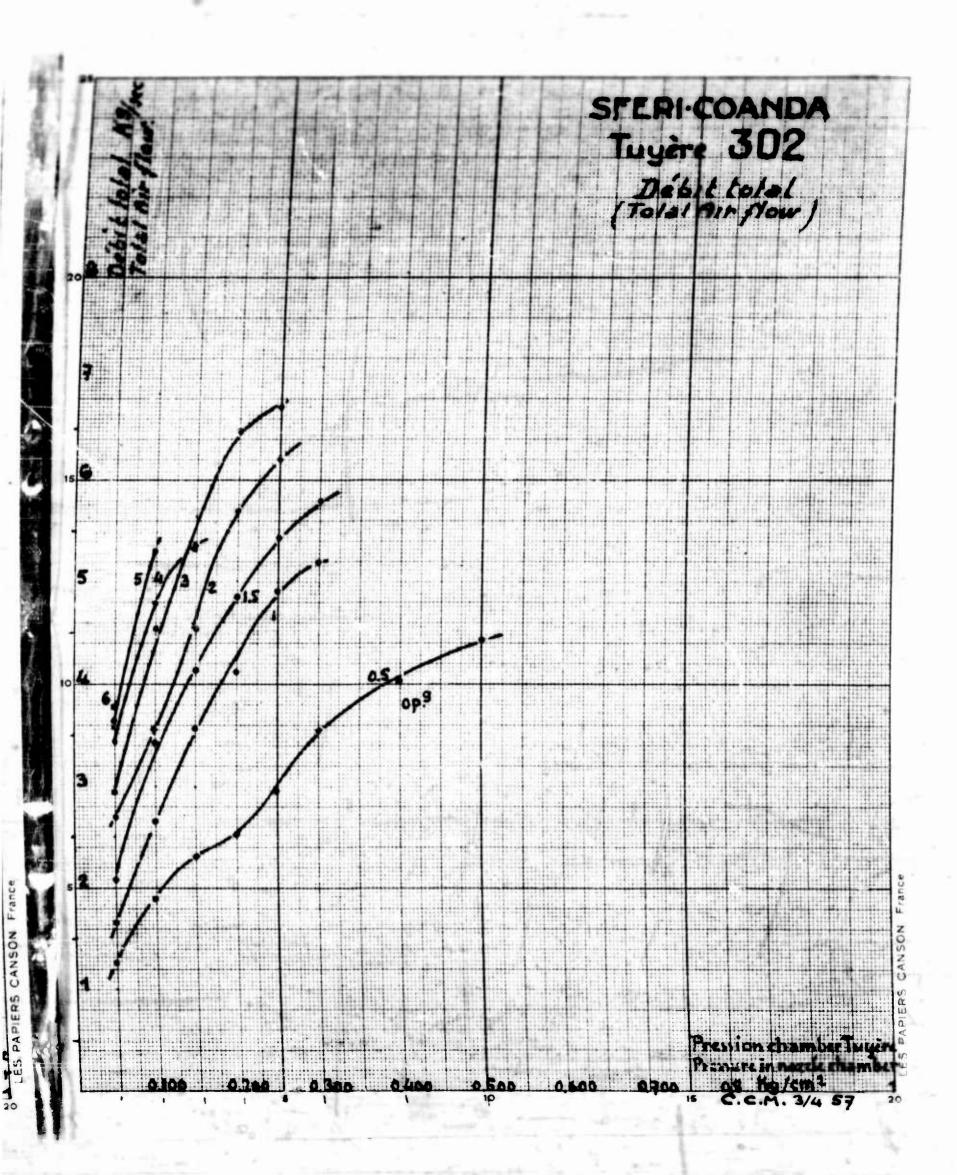


SFERI-COANDA NOZZLE 302

OPENING BY PITCH TITE	56 50 50 50 50 50	50	50	50	5.0		50	50	٠.	***	•					1				Γ
PAESSURE NOTELE CHAMBER "3/4" 0,05 0,1	so'o		51'0		57.	80	4'0	5'0	50'0		2,0		520	5.0	500					
TEMPERATURE NOTILE CHAMBER "C 11,1	1'11	5'11 2'11		8.11	811 811		8'11	8'11			10,3		6	92	9					~
TEMPERATURE EXIT "C		0,	10,1	103 10,3 10,7	10,3		101	9'01			10,3		86	10.6	. 9					4
VELOCITY EXIT "/S	*	5.9	7.3	5%	3,2 11,2		12.7	13,8			11,2		12.4	15.8						
PRIMARY AIR N9/5	0000=	1900	3800	= 0,000 0,000 0,000 0,000 0,000 =	1210		8510	SL'O	_		0,177		1620	2.2%	2846					
TOTAL AR "5/5	1,250	1,870	2,320	1,850 1,870 2,320 2,520 2,930 3.56	2.930	0	4.020	4.403		2640	3,570	4,160	4.910	ل م	2 000				•	\$
AIR INDUCTION RATIO	<i>≈</i> 31	282	27,3	± 31 24,2 27,3 23,8 24,2 26	24.2		56,4	54,5			20,1		212	6 0/					-0	00
TRACTION NG	0250	075'0	0471	0,520 0,840 1,440 2,100 2,605 3,185	2,605		1390	5,415			3,380	12	5.883	7,005	1,360	3,720	2'/4	5,440	17 14 9 205 0	***
ATMOSPHERIC PRESSURE "/49 ATMOSPHERIC TEMPERATURE "C ATMOSPHERIC NUMICITY "	759	759 759 10,5 10,6 81 81	200	759 759 759 759 759 759 759 16,10,10,10,10,10,10,10,10,10,10,10,10,10,	7.59	6'01	759	759	759	759	25.5	753	759	759	759	75.9	760	760 7		3 3

50	10,6 11,4 0,420 3,072 4,550	760 12 7 80
	5,6 17,8 17,8 17,9 19,6 19,6 19,6 19,6 19,6 19,6 19,6 19	
1	11 8, 11, 11, 11, 11, 11, 11, 11, 11, 11	5 7.57 S
		760
	16.9 16.9 16.9 5,310 10.7	760
	10,1	750 12,4 80
4 0,05	70,9 11,4 10,8 0.273 3,420 7,2,5 3,280	760 12,3
2 5%	8'60 6'54) 75'2 75'3 75'3	760
	9,7 20,9 20,9 2,485 2,485 13,6 13,6 11,480	760
15 0	6,394 6,394 5,30 13,7 13,7	760 7 12,3 1
	4 2 4 9	
5 9,1	0 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1	0 760 7,1,7 8.1
3	2, 920 2, 920 2, 920 2, 920 2, 920	760
2 6,25	3,1 3,1 11,2 11,4 17,9 19,6 0,365 0,412 5,580 6,296 15,6 15	7,60
0,0 25,0 2,0 2,0	5,1 5,1 5,1 6,9 10,8 11,2 11,4 11,7 14,3 17,9 19,6 9,2 0,306 0,365 0,412 0,238 4,540 5,680 6,200 2,920 14,8 15,6 15 12,3 6,200 8,30010,665 2,520	760
2 9,15	9,5 9,5 9,1 9,1 9,1 9,1 0,9 10,5 10,9 10,8 11,2 11,4 11,7 8,5 11,2 14,3 17,9 19,6 9,2 0,174 0,208 0,306 0,365 0,412 0,238 2,700 3,560 4,540 5,630 6,200 2,921 15,5 14,3 14,8 15,6 15 12,3 1,840 4 6,200 8,300 10,665 2,520	760 760 760 760 11,2 11,3 11,4 81 81 81
200	5,5 0,248 0,248 14,3 4,3	760
2 0,05	9,5 5,5 5,1 5,1 5,1 6,9 10,5 10,9 10,8 11,2 11,4 11,7 8,5 11,2 14,3 17,9 19,6 9,2 0,174 0,248 0,306 0,365 0,412 0,238 2,704 3,560 4,540 5,680 6,200 2,920 15,5 14,3 14,8 15,6 15 12,3 1,840 4 6,200 8,30010,665 2,520	760 760 760 760 760 760 760 160 160 160 160 160 160 160 160 160 1
PALSSUME NOTTLE CHAMBER "3/c" 0,05 0,1 0,15 0,2 0,25 0,05	TEMPERATURE EXIT "C 9,5 5,5 5,1 TEMPERATURE EXIT "C 10,5 10,9 10,8 YELOCITY EXIT "S 8,5 11,2 14,9 PRIMARY AIR "S/5 0,174 0,248 0,306 TOTAL MIR "S/5 14,9 14,9 14,8 TRACTION KRYIO 1,840 4 6,200	ATT BEPHENIC PRESSURE THE PLANT OF ATTHOSOMERIC TEMPERATURE &C ATTHOSOMERIC HUMIDITY %





UNCLASSIFIED A 204074

Armed Services Technical Information Agency

ARLINGTON HALL STATION ARLINGTON 12 VIRGINIA

FOR

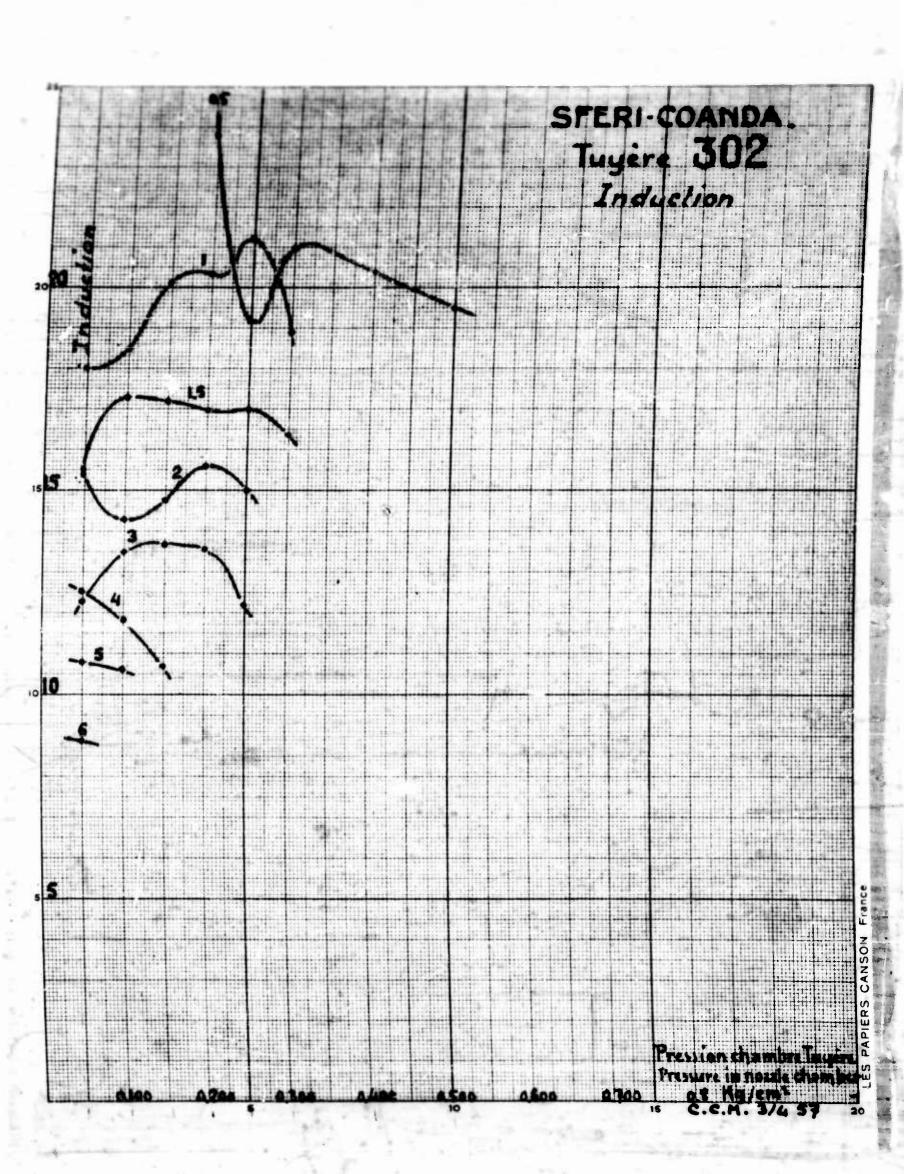
MICRO-CARD

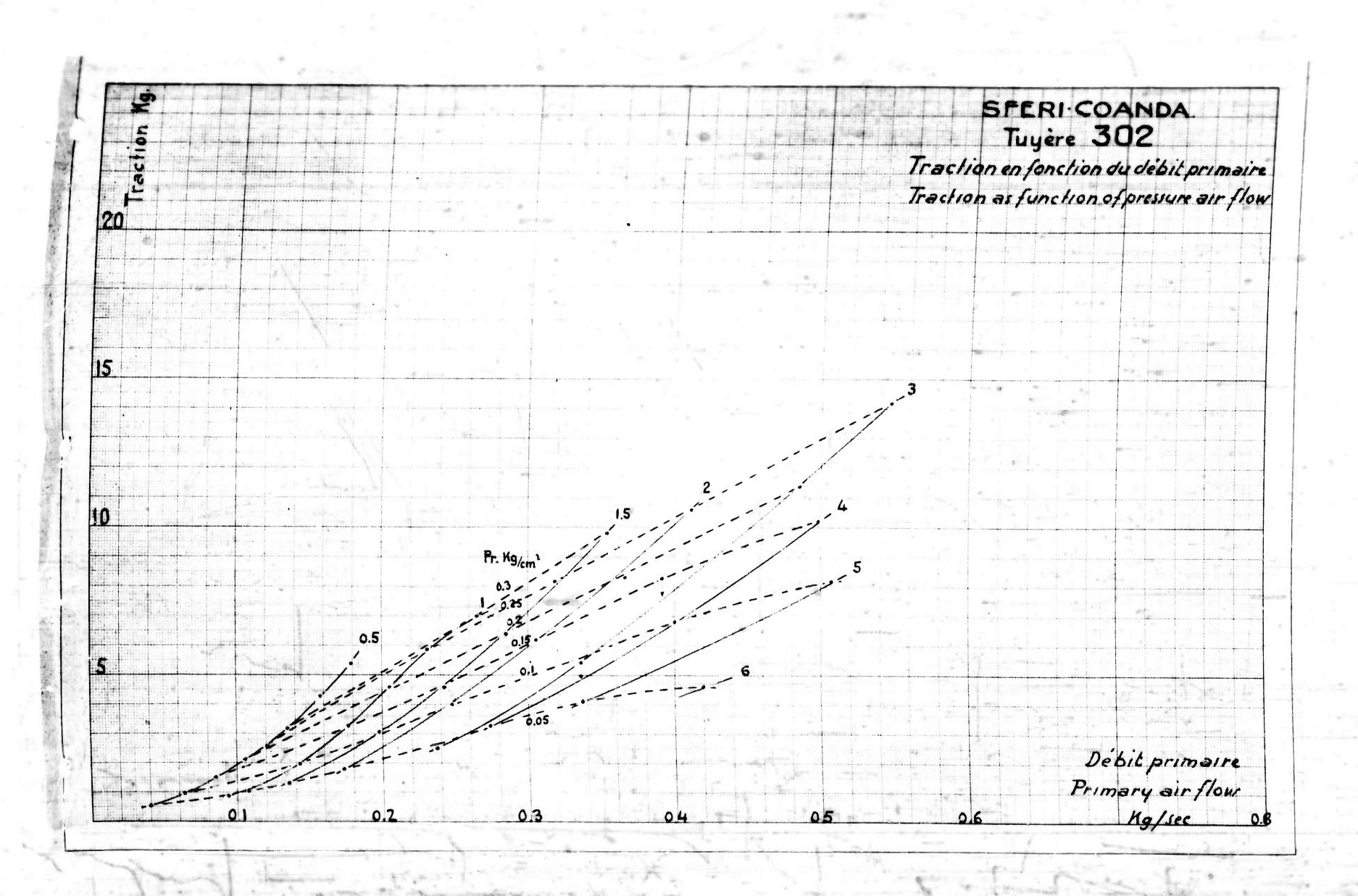
CONTROL ONLY

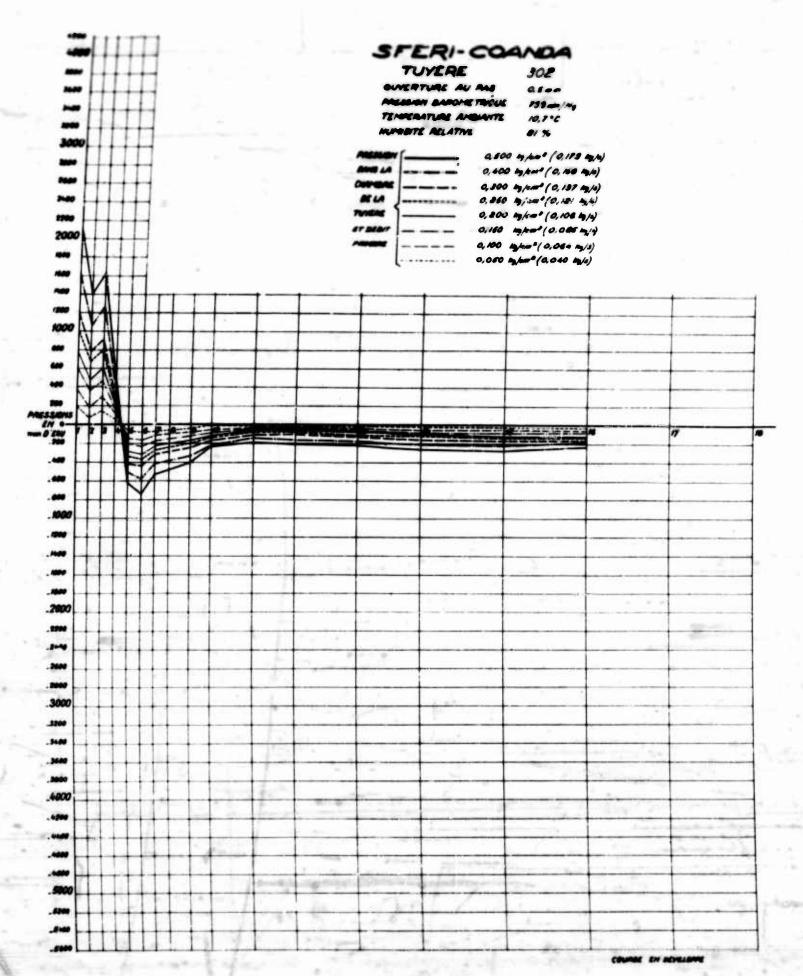
5 OF 5

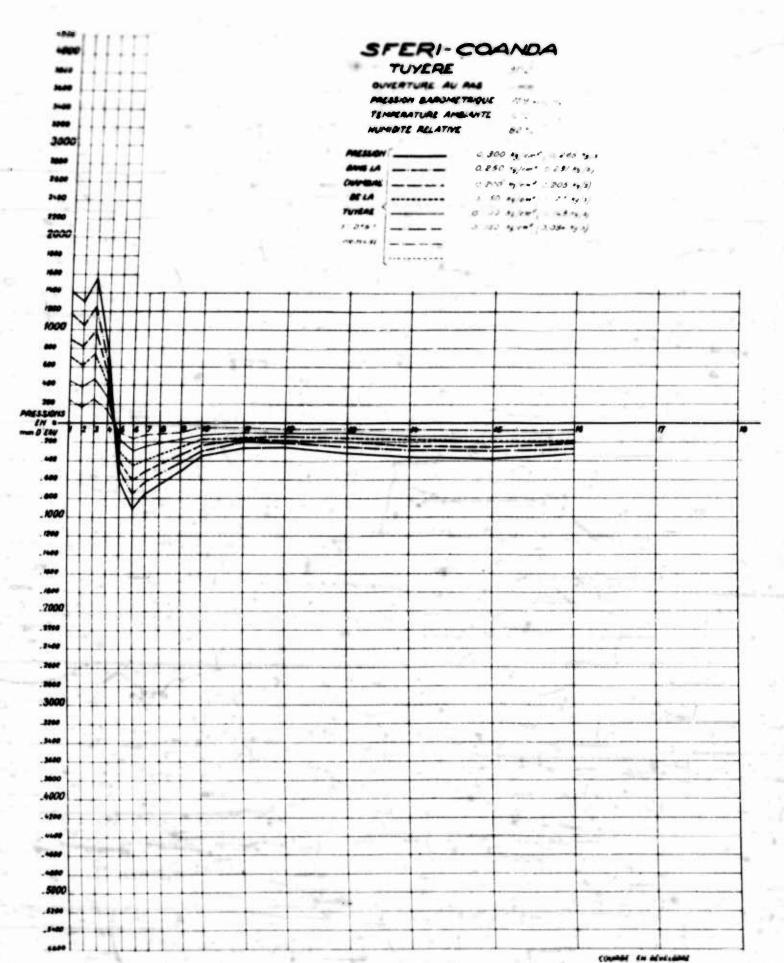
NOTICE: WHEN GOVERNMENT OR OTHER DRAWINGS, SPECIFICATIONS OR OTHER DATA ARE USED FOR ANY PURPOSE OTHER THAN IN CONNECTION WITH A DEFINITELY RELATED GOVERNMENT PROCUREMENT OPERATION, THE U.S. GOVERNMENT THEREBY INCURS NO RESPONSIBILITY, NOR ANY OBLIGATION WHATSOEVER; AND THE FACT THAT THE GOVERNMENT MAY HAVE FORMULATED, FURNISHED, OR IN ANY WAY SUPPLIED THE SAID DRAWINGS, SPECIFICATIONS, OR OTHER DATA IS NOT TO BE REGARDED BY IMPLICATION OR OTHERWISE AS IN ANY MANNER LICENSING THE HOLDER OR ANY OTHER PERSON OR CORPORATION, OR CONVEYING ANY RIGHTS OR PERMISSION TO MANUFACTURE, USE OR SELL ANY PATENTED INVENTION THAT MAY IN ANY WAY BE RELATED THERETO.

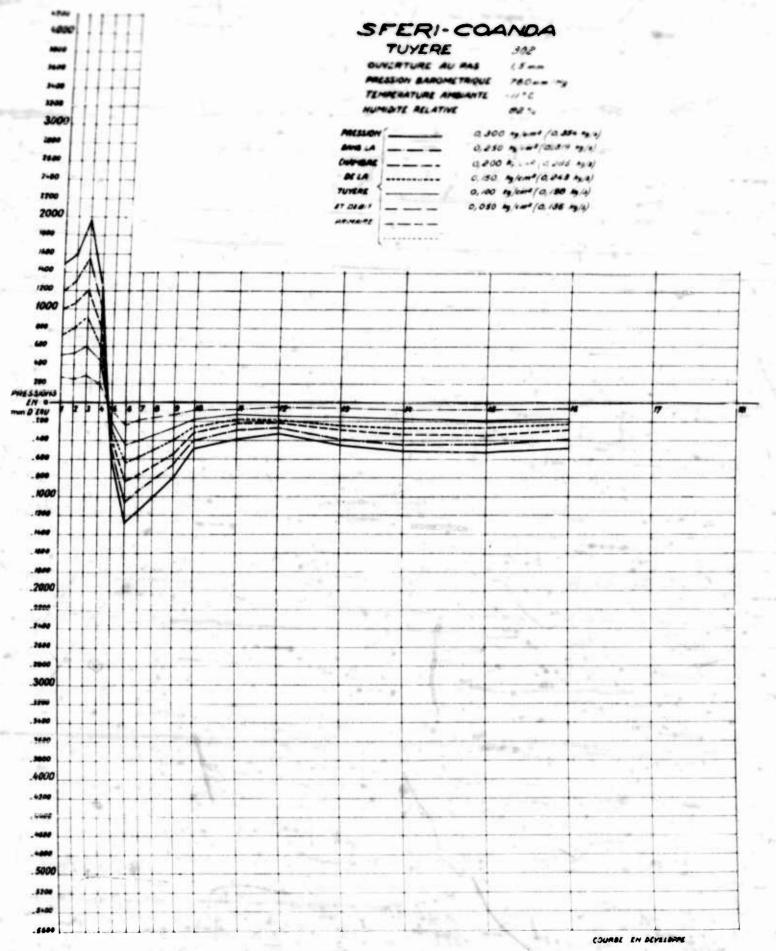
UNCLASSIFIED

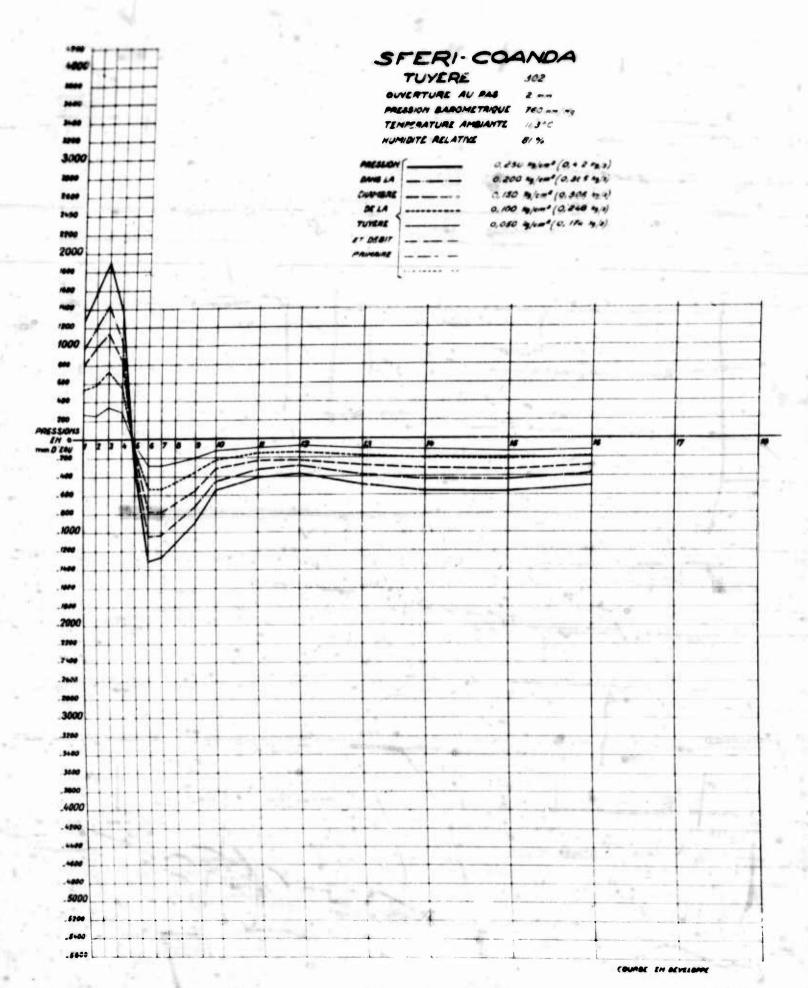


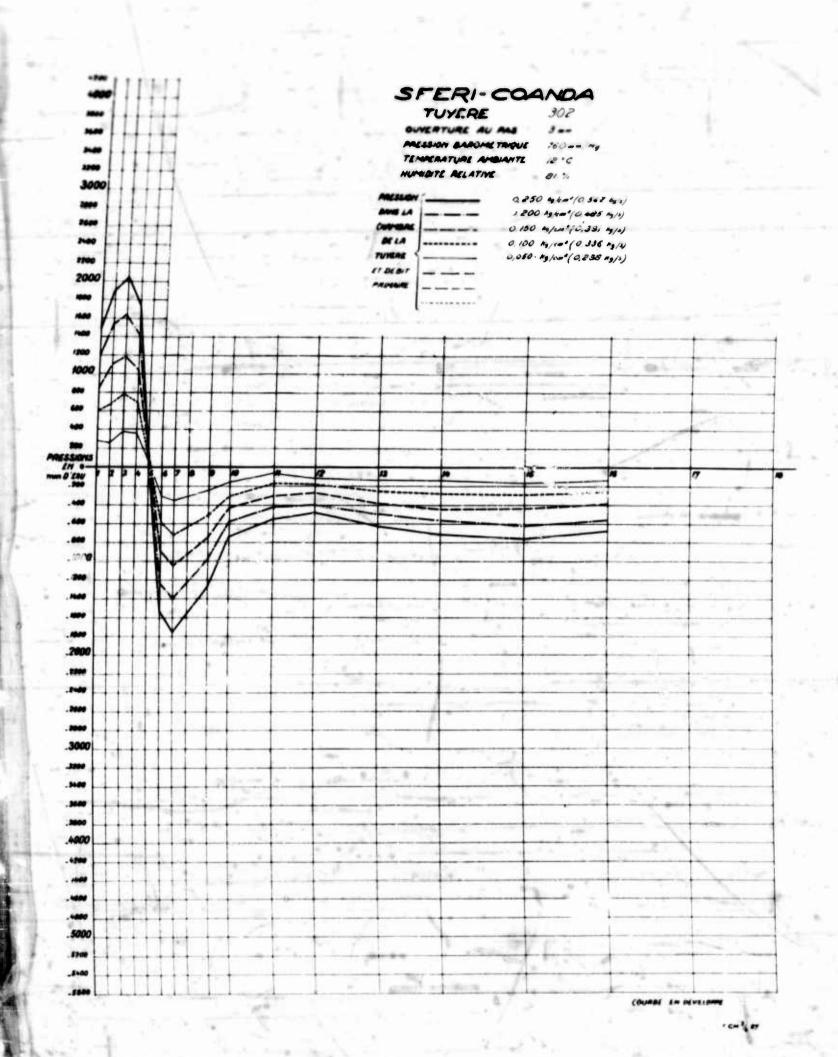


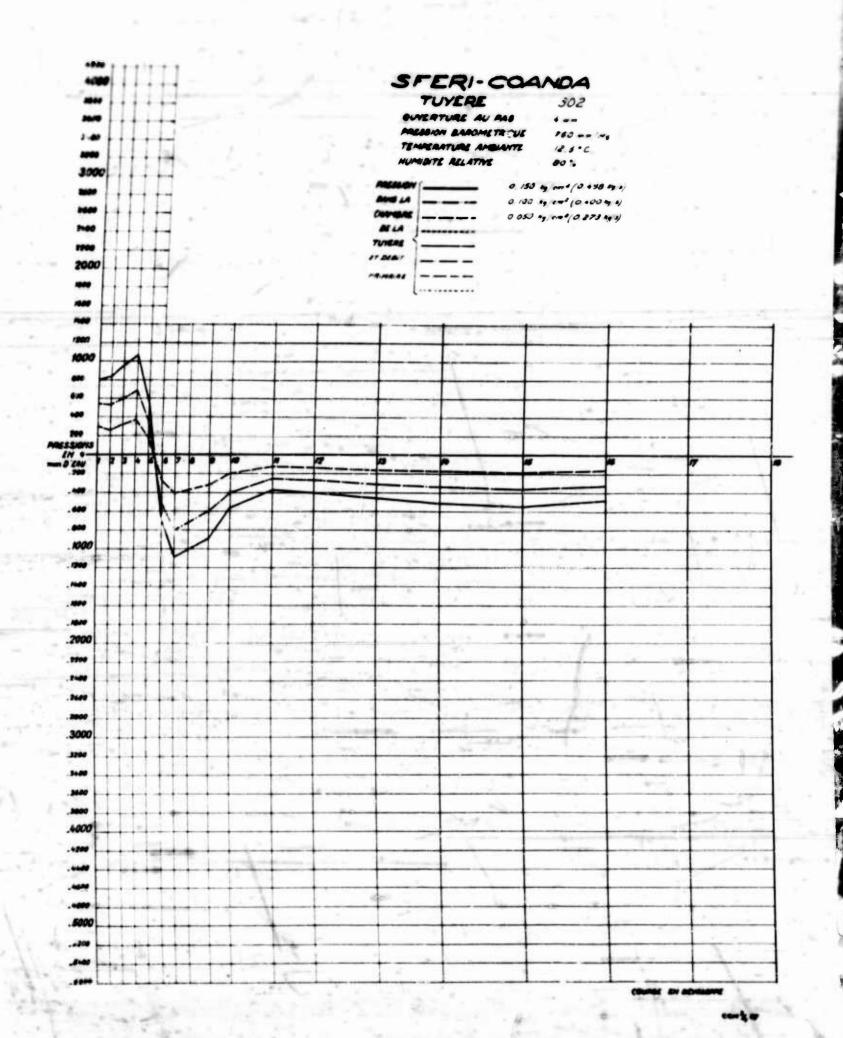


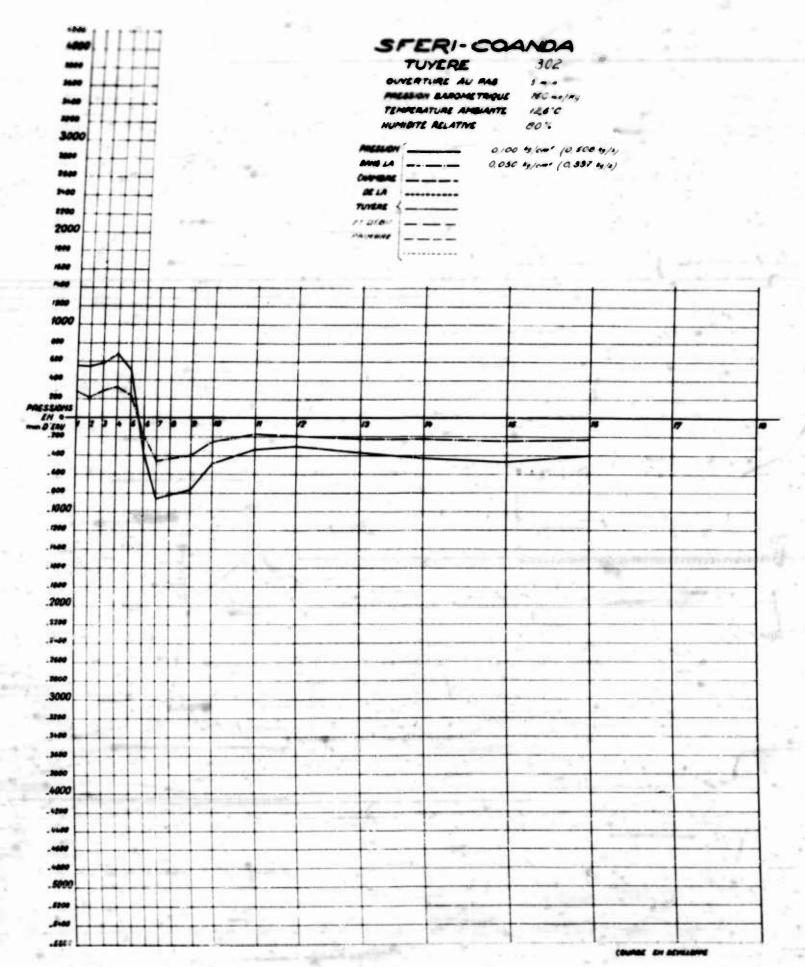


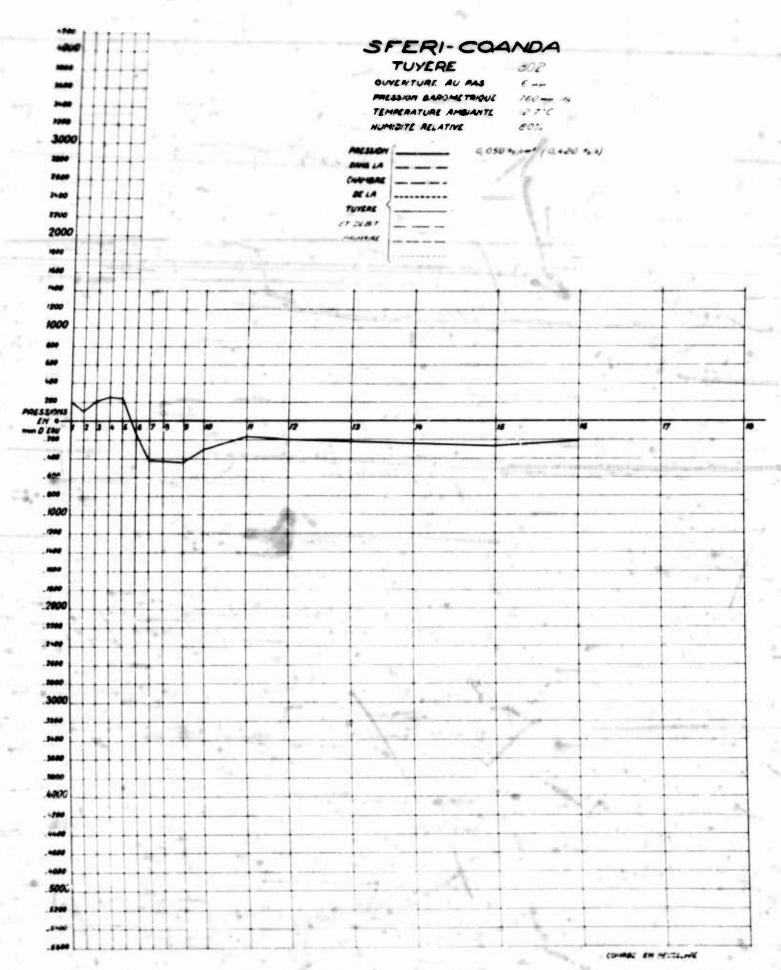












I. REMARQUES GENERALES.

Courbes de débit primaire:

Le débit primaire augmente régulièrement avec la pression et l'ouverture, ce qui est normal.

Dans la plupart des cas, l'extrapolation de ces courbes au voisinage de l'origine, c'est à dire pour une pression nulle, ne donne pas un débit primaire nul, mais il faut remarquer, et on le voit nettement sur les courbes à profil arrondi (Tuyères "I64" ou "264" par exemple), que les courbes de débit ont une pente qui varie très vite aux basses pressions (pressions inférieures à I Kgm. par cm2). Ces courbes ne sont donc pas extrapolables à l'origine.

Notons qu'il peut se produire des anomalies, comme c'est le cas pour la tuyère "IO4" où la courbe de débit correspondant à l'ouverture au pas de 9 mm. est située en-dessous de la courbe de débit correspondant à l'ouverture au pas de 6 mm. Cela est dû au fait qu'en dévissant le chapeau il apparaît dans la chambre de la tuyère un goulot d'étranglement dont la section peut être inférieure à la section de la fente de sortie.

Courbes de débit total :

Ici encore, le débit augmente régulièrement avec l'ouverture et la pression, du moins entre certaines limites.

La tuyère "IO2 Bis" est à ce point de vue très caractéristique. Les courbes se placent régulièrement, sauf celles correspondant aux ouvertures au pas de 3 mm. et 9 mm. La courbe d'ouverture au pas de 3 mm. présente une asymptote horizontale très nette atteinte pour une pression de 0,6 kg./cm2. La tuyère est alors saturée, c'est à dire qu'en dépit d'une augmentation continue du débit primaire, le débit total ne varie plus, donc la quantité d'air aspiré diminue. On conçoit que la tuyère perde alors de sch intérêt. La courbe d'ouverture au pas de 9 mm. est plus difficile à interpréter. On voit qu'elle se situe en-dessous de la courbe d'ouverture au pas de 7 mm. La précision des mesures faites ne permet pas de conclure : en effet, quand l'ouverture augmente les courbes de débit total forment un réseau de plus en plus serré, ce qui est normal puisque le col de la tuyère reste fixe alors que l'ouverture et la pression peuvent augmenter. La mise en place des courbes de débit total aix grandes ouvertures devient donc de plus en plus délicate.

Remarquons que, contrairement aux courbes de débit total, les courbes de débit primaire ne présenteront pas d'asymptotes horizontales. En effet, alors que pour le débit total le col de la tuyère représente un goulot d'étranglement, pour le débit primaire cet obstacle ne compte pas puisque la tuyère a toujours la possibilité de refouler de l'air par l' avant (ce qui ne s'est d'ailleurs jamais produit en cours d'essais).

I. GENERAL REMARKS.

Primary flow curves :

The primary flow increases regularly with the pressure and the opening, which is normal.

In most cases, the extrapolation of these curves in the neighborhood of the origin, i.e. for zero pressure, does not give a primary flow of zero, but it should be noted that — as may be clearly seen on the curves for the rounded profiles (e.g. nozzles "I64" or "264") — that the gradient of the flow curves varies very rapidly at low pressure (below I Kg./cm2). These curves can therefore not be extrapolated at the origin.

It may be noted that anomalies may occur, as in the case of nozzle "IO4" whose flow curve corresponding to an opening by pitch of 9 mm. lies below the corresponding flow curve for an opening of 6 mm. This is due to the fact that when the cap of the nozzle is unscrewed, a constriction occurs in the chamber, which may be smaller in section that the exit slot.

Total flow curves :

Here again the outflow increases regularly with opening and pressure, at least within certain limits.

Nozzle "IO2b" is very characteristic as regards this point of view. The curves are at regular intervals, except for those corresponding to openings by pitch of 3 mm. and 9 mm. The curve for an opening by pitch of 3 mm. presents a very clear horizontal asymptote when the pressure has reached C.6 Kg./cm2. The nozzle has then reached saturation point, that is to say that in spite of a continuous increase of primary flow, the total flow shows no further change; hence the amount of air induced decreases. The nozzle would therefore no longer appear to be of interest. The curve for an opening by pitch of 9 mm. is more difficult to interpret. We see that is lies below the curve for a 7 mm. opening. The accuracy of the measurements made is not sufficient to allow of definite conclusions: in fact, as the opening increases the total flow curves fall closer and closer together, which is normal since the throat of the nozzle remains fixed while the opening and the pressure can be increased. The plotting of total flow curves at very wide openings therefore become a more and more delicate operation.

It should be noted that, in contrast with the total flow curves, the primary flow curves do not present horizontal asymptotes. Actually, whereas for the total flow the throat of the nozzle represents a constriction, for the primary flow this obstacle does not count since it would always be possible for the nozzle to re-eject the air forwards (which, incidentally, has never occured during tests).

Courbes d'induction :

Les courbes d'induction sont les moins régulières. En effet, dans le calcul de l'induction se répercutent les erreurs de mesure du débit primaire et surtout du débit total.

On constate néanmoins que les courbes se situent bien les unes audessus des autres quand l'ouverture diminue, ce qui montre bien l'influence du gradient de pression dans le jet sur le phénomène d'aspiration d'air : le gradient de pression dépend en effet directement de l'épaisseur du jet, c'est à dire en définitive de l'ouverture de la fente.

Pour les tuyères à profil arrondi, on constate que l'induction varie en général relativement peu avec la pression, sauf peut-être pour la tuyère "IO2 Bis" et celles du type "300" pour une ou deux ouvertures.

Pour les tuyères à facettes "I2, "I60" et "22", les courbes d'induction ont une allure générale plus marquée. On note une décroissance générale de l'induction avec la pression, ce qui semble au premier abord en contradiction avec la théorie de la turbulence, qui veut que le mouvement secondaire du fluide aspiré soit d'autant plus intense que le gradient de pression dans le jet, donc la pression dans la chambre de la tuyère, est plus élevé. C'est bien ce que confirment les courbes de débit total, la décroissance de l'induction prouvant simplement que le débit primaire augmente plus vite que le débit total quand la pression augmente, ce qui peut être dû à la fois au régime de la turbulence et à la saturation de la tuyère.

Une étude expérimentale plus précise permettrait sans doute de déterminer pour chaque tuyère et pour chaque ouverture un maximum de la courbe d'induction.

Courbes de traction :

Les courbes en traits plains sont des courbes de traction pour une ouverture au pas constante. Ces courbes peuvent être considérées comme des résultats qualitatifs sûrs. Les courbes en traits pointillés sont des courbes de traction pour une pression constante dans la chambre de la tuyère.

Toutes ces courbes se placent régulièrement, la traction augmentant en fonction du débit, de la pression et de l'ouverture (le débit dépendant naturellement de la pression et de l'ouverture).

On constate sur les tuyères à facettes "I2", "I60" et "22", que le réseau des courbes de traction à isopress: se recorrent sensiblement quand la pression devient supérieure à 2 .gs./cm2., e qui semble indiquer un changement de régime quand la vitesse à la sortie de la fente devient supersonique, le gain de traction devena t de plus en r us faible en fonction de la pression.

Des essais comparatifs de traction ont et laits pour voir le rôle du divergent en matière plastique mis à la suite du divergent normal de la tuyère. Sauf une exception (tuyère "I62") sur laquelle nous reviendrons.

Induction curves :

The induction curves are the least regular. Error made in the measurements of primary and especially total flow affect the calculations of induction.

Nevertheless we note that the curves fall clearly one above the other as the opening is decreased, which plainly shows the influence of the pressure gradient in the jet on the phenomenon of air induction: the pressure gradient actually depends directly on the thickness of the jet, and thus finally on the slot opening.

For the nozzles with rounded profiles we note that in general the induction varies relatively little with pressure, except perhaps for nozzle "IO2b" and the "300" type nozzle for one or two openings.

For the nozzles with facets ("I2", "I60" and "22"), the general aspect of the induction curves is better defined. We note a general decrease of induction with pressure, which at first sight would appear to be in contradiction with the theory of turbulence, which requires that the secondary flow of induced air shall increase with the pressure gradient in the jet, and thus with the pressure in the nozzle chamber. This is in fact confirmed by the total flow curves; the decrease of induction merely proves that the primary flow increases more rapidly than the total flow when the pressure is increased, which may be due both to turbulence and to the saturation of the nozzle.

In a more detailed experimental study it would doubtless be possible to establish where the induction curve for each nozzle and each opening reaches its maximum.

Traction curves :

The full lines are the traction curves for equal opening by pitch. These curves may be considered as definite qualitative results. The broken lines are the traction curves for equal pressure in the nozzle chamber.

All these curves fall at regular intervals, the traction increasing as a function of flow, pressure and opening (the flow naturally depending of the pressure and opening).

We note that for the nozzles with facets, "I2, "I60" and "22", the traction curves at equal pressures fall appreciably closer together when the pressure becomes greater than 2 Kg./cm2., which would appear to indicate a change of regime when the velocity at the exit of the slot becomes supersonic, the gain in traction becoming less and less as a function of pressure.

Comparative tests of the traction were made in order to discover the effect of the plastic divergent which had been placed after the ordinary divergent of the nozzle. With one exception (nozzle "162"), to which we shall refer later, the tests showed that the removal of the

les essais ont montré que la suppression du divergent en matière plastique augmentait toujours la traction obtenue pour un même débit primaire, et ceci dans des proportions souvent importantes, puisque le gain de traction se situait souvent entre 0,5 et I Kg., voire même plus. Pour la tuyère "I62" par contre, on avait une diminution de traction ne dépassant pas 500 grammes en supprimant le divergent en plastique.

Ceci montre indiscutablement que les résultats obtenus sont des résuitats par défaut (sauf peut-être pour la tuyère "I62").

Les résultats n'en demeurent pas moins extrêmement intéressants, comme le montre le graphique ci-joint. Nous avons tracé sur une même feuille la courbe donnant le rapport traction sur débit primaire en fonction de la pression d'arrêt pour un jet donnant une réaction directe, et le rapport obtenu expérimentalement pour certains essais sur des tuyères "22", "I64" et "302". On voit que les résult ts expérimentaux se situent largement au-dessus des résultats théoriques. Il faut encore remarquer que la courbe théorique a été tracée pour une température d'arrêt de 290° Kelvin, c' est à dire I7° C., alors que les résultats expérimentaux ont été obtenus avec une température dans la chambre de la tuyère de 20° C. pour la tuyère "22", de I5° C. seulement pour la tuyère "I64", et de I0° C. seulement pour la tuyère "302".

Ces résultats déjà très éloquents sont donc encore des résultats par défaut, puisque le rapport traction sur débit diminue quand la température d'arrêt diminue, comme on le vérifie sur les tableaux précédemment cités dans ce rapport.

II. REMARQUE SUR LE RAPPORT ENTRE LE DEBIT TOTAL ET LA TRACTION.

On remarque qu'en général le produit de la vitesse de sortie par le débit total est plus élevé que la traction. La précision des mesures du débit total ne permet pas de conclure d'une façon sure. Il faut remarquer que théoriquement la traction est égale au flux sortant de quantité de mouvement dirigée suivant l'axe de la tuyère, c'est à dire le flux sortant d. divergent moins le flux entrant dans le convergent (air aspiré). En fait, ce dernier donnera une composante très faible suivant l'axe de la tuyère, parce que l'air aspiré a une vitesse oblique par rapport à l'axe de la tuyère, l'effet d'aspiration se faisant sentir assez loin de celui-ci.

D'autre part, la disymétrie de l'écoulement fait que le débit total ne donne pas uniquement une quantité de mouvement dirigée suivant l'axe de la tuyère, mais aussi suivant des perpendiculaires à cet axe, donnant ainsi naissance à des couples difficiles à évaluer.

III. REMARQUE SUR LE ROLE DES CONDITIONS ATMOSPHERIQUES.

Ce rôle est prépondérant, surtout du point de vue température. On peut le constater sur la tuyère "22" où une série d'essais à l'ouverture au pas de 0,3 mm. a été faite deux fois dans des conditions très différentes. Le décalage des courbes correspondantes est très net.

plastic divergent always increased the traction obtained, for equal primary flow, and often very considerably since the traction gained was often from 0.5 to I Kg. and sometimes more. For nezzle "I62", on the other hand, the removal of the plastic divergent caused a reduction in traction of not more than 500 grams.

This shows definetely that the absolute values obtained were too low (except perhaps for nozzle "I62").

However, the results are none the less interesting, as will be seen from the accompanying graph. On the same sheet, we have plotted the curve giving the ratio of traction to primary flow as a function of stagnation pressure for a jet producing a direct reaction, and the ratio obtained experimentally in certain tests on nozzles, "22", "I64" and "302". We see that the experimental results lie far above the theoretical results. It should also be mentioned that the theoretical curve was plotted for a stagnation temperature of 280° Kelvin, i.e. I7° C., whereas the experimental results were obtained with a temperature in the nozzle chamber of 20° C. for nozzle "22", only I5° C. for nozzle "I64", and only I0° C. for nozzle "302".

These absolute values of these results, which are already most interesting, are thus, however, again too low, since the traction-flow ratio decreases when the stagnation temperature falls, as is confirmed by the tables mentioned previously in this report.

II. REMARKS CONCERNING THE RATIO OF TOTAL FLOW TO TRACTION.

We note in general that the product of the exit velocity and the total flow is higher than the traction. The accuracy of the total flow measurements is not sufficient to allow definite conclusions. It should be noted that theoretically the traction is equal to the emerging momentum flux in the direction of the axis of the nozzle, that is to say the flux emerging from the divergent minus the flux entering the convergent (induced air). In actual fact, the component derived from the latter will be very small along the axis of the nozzle, because the velocity of the induced air is oblique in relation to the nozzle axis owing to the fact that the suction effect is perceptible quite far from this axis.

In addition, owing to the disymmetry of the flow the total flow produces a momentum which is not solely directed along the axis of the nozzle but also perpendicular to this axis, thus giving rise to torques which are difficult to evaluate.

III. REMARKS CONCERNING THE EFFECT OF ATMOSPHERIC CONDITIONS.

Atmospheric conditions, and particularly temperature, are of great importance. This can be seen on nozzle "22", with which a series of tests, at an opening by pitch of 0.3 mm., were made twice in very different conditions. The changed position of the corresponding curves is very definite.

IV. REMARQUE SUR LA TUYERE DU TYPE "L.A."

Cette tuyère a fait l'objet d'essais dans les laboratoires des Usines CHAUSSON à Asnières (Seine, France). On trouvera plus loin les caractéristiques de cette tuyère, le schéma de l'installation du banc d'essais et les résultats obtenus.

V. CONCLUSIONS

Certes, il serait possible de déterminer la meilleure tuyère en se plaçant uniquement sur le plan rendement pur. On pourrait ainsi déterminer dans une famille de tuyères le diamètre optimum au col pour une pression et une ouverture données, ou bien déterminer pour une tuyère l'ouverture optimum pour une pression donnée. On pourrait, naturellement, pour plusieurs tuyères de mêmes dimensions mais de profil différent, déterminer la meilleure pour un même règlage.

Mais si on veut considérer un point de vue pratique, il faut prendre en considération des paramètres matériels : encombrement, résistance des matériaux, prix de revient, etc....

Tous ces paramètres ne pourront être introduits que le jour où sera connu le rôle précis assigné à la tuyère, c'est à dire quand on passera à la réalisation, non plus d'un avant-projet, mais d'un prototype d'AERODYNE.

IV. REMARK CONCERNING THE "L.A." TYPE NOZZLE.

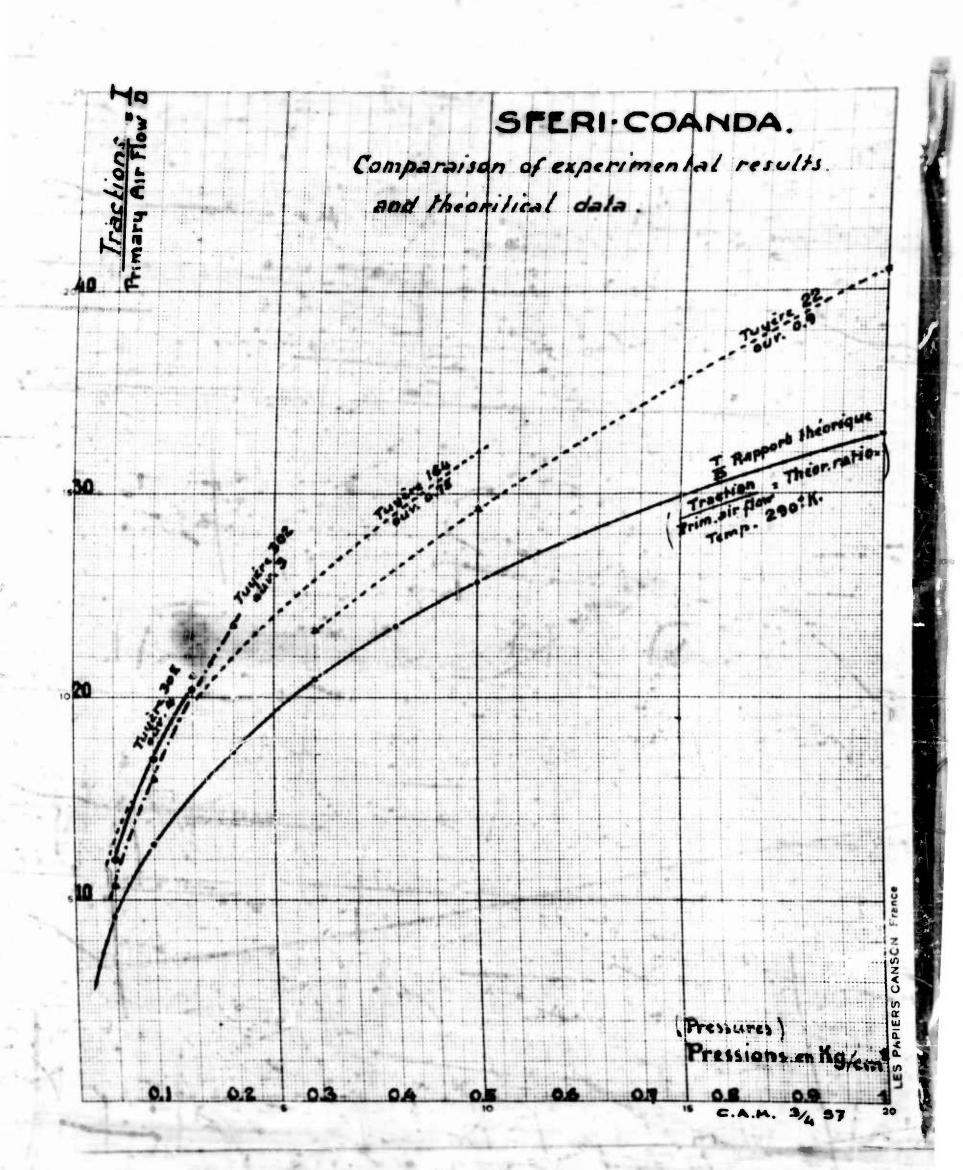
Tests were made of this nozzle in the laboratories of the CHAUSSON works, at Asnières (Seine, France). The characteristics of this nozzle will be given later, together with a diagram of the test bench installation, and the results obtained.

V. CONCLUSIONS.

It would of course be possible to determine which is the best nozzle purely from the point of view of efficiency. Thus we could, for one category of nozzles, establish the most favorable diameter of throat for a given pressure and opening, or else establish the best opening of a nozzle for a given pressure. We could also, for several nozzles of the same dimensions but different profiles, determine which gave the best results for the same adjustment.

But if we wish to take into account the practical point of view, we must consider the material parameters : bulk, resistance of materials, prime cost, etc...

All these parameters can only be introduced when we know the exact purpose for which the nozzle is destined, that is to say when we pass on to the realization not merely of a draft project, but of the prototype of an AERODYNE.



- TUYERE "L.A. " -

La tuyère "L.A." est une tuyère interne centrifuge. Elle a pour but de remplacer les ventilateurs centrifuges.

Elle peut s'employer simple ou double, c'est à dire avec l'aspiration d'un seul côté ou par deux côtés à la fois.

Elle fonctionne de la façon suivante :

- Au col de la tuyère se trouve la fente soufflante par où sort l'air primaire. La forte dépression qui se produit le long de la première facette,
 laquelle est orientée approximativement parallèlement à l'axe de la tuyère,
 aspire violemment l'air ambiant (air secondaire).
- L'ensemble du mélange air primaire et air secondaire suit alors la paroi qui est formée par la lèvre prolongée de la fente et se dirige d'une façon centrifuge vers la périphérie de la tuyère.
- L'autre paroi de la tuyère est formée par la pièce du milieu dont le profil joue un grand rôle, car il faut que l'espace engendré par la lèvre prolongée de la fente et la paroi de la pièce centrale présente toutes les
 qualités d'un divergent. A la sortie de cet espace et en partant de la
 phériphérie de la tuyère se trouve placée une couronne portant des ailettes
 de profil approprié, lesquelles impriment au mélange un mouvement de rotation de façon à ce que l'ensemble puisse être collecté par un colimaçon.
 Si l'emplacement le permet, on peut remplacer ces ailettes par des ailes
 circulaires concentriques lesquelles, suivant l'application d'un des Brevets de la SFERI-COANDA (Fente épaisse), permettent de collecter tout cet
 air dans une chambre pour être dirigé ensuite à l'endroit voulu.

Il est bon de mentionner que suivant les bessins en peut, bien entendu, monter ces tuyères "L.A." en plusieurs étages.

- " L.A. " NOZZLE -

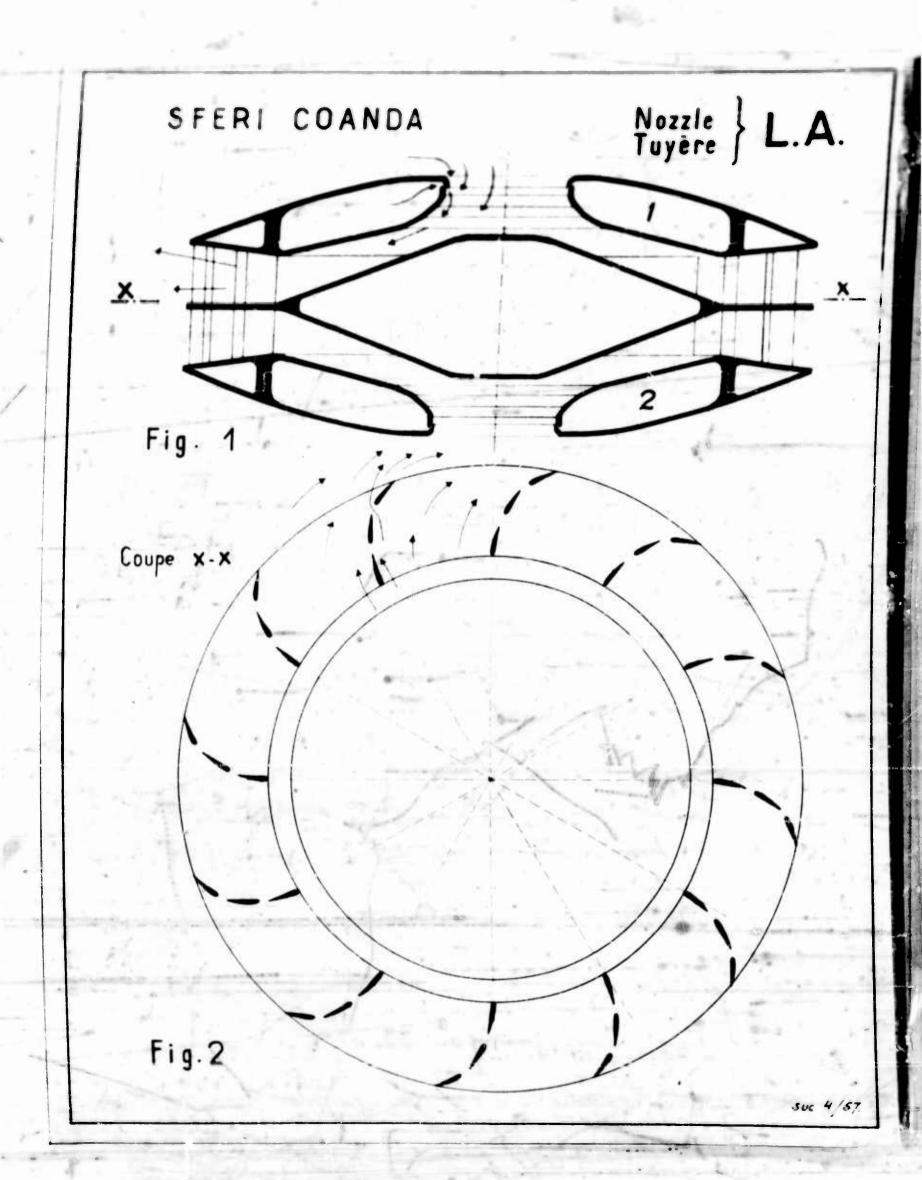
The "L.A." nozzle is an internal centrifugal nozzle. Its purpose is to replace centrifugal ventilators.

It can be used in single or double form, that is to say with induction of air on one side only or on both sides at once.

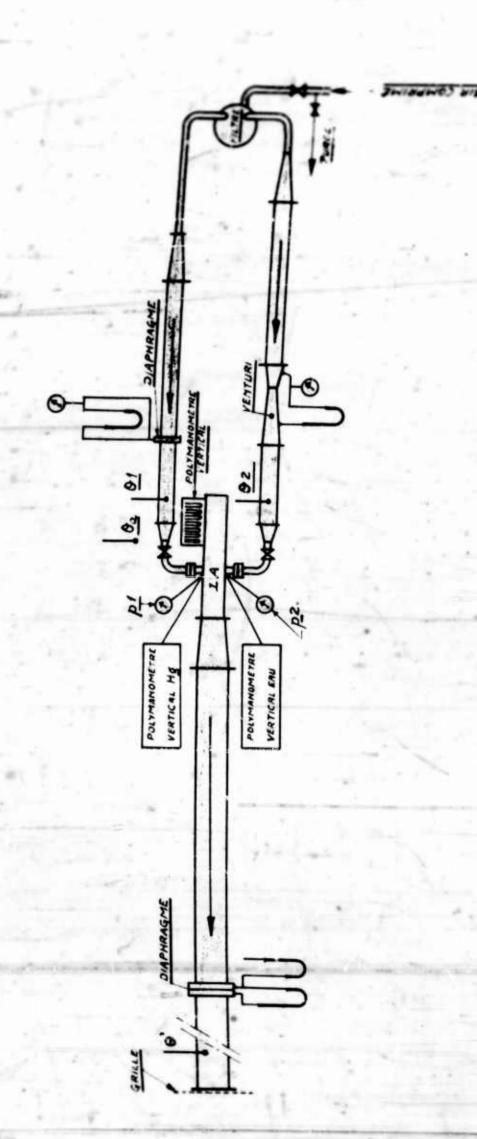
The nozzle functions in the following manner:

- The slot out of which is blown the primary air is located at the throat of the nozzle. The great depression which is produced along the first facer, which is roughly parallel to the axis of the nozzle, exerts an extremely strong suction effect on the surrounding air (secondary air).
- The resulting mixture of primary and secondary air then follows the wall which is formed by the extended lip of the slot, and proceeds centrifugally towards the periphery of the nozzle.
- The opposite wall of the nozzle is formed by a center piece whose profile is of great importance, because it is necessary that the space lying between the extended lip of the slot and the said center piece should have all the characteristics of a divergent. At the exit of this space, around the periphery of the nozzle, a ring of fins of suitable profile impart a rotational motion to the mixture so that this can be collected in a spiral element. If the position of the device allows it, these fins can be replaced by annular, concentric wings in which one of the SFER! COANDA patents is applied (wide slot), which enable all the air to be collected in a chamber from which it can then be directed to the desired point.

It should be mentioned that these "L.A." nozzles can also, if desired, be mounted in series.



SFERI-COANDA MONTAGE D'ESSA! LA



SFERI - COANDA TUYERE LA-

REAL OPENING	mm	80'0 80'0 80'0	80'0	80'0	20	0,2	•	10 10 70	4	*	0.7	10	70 TO TO TO	10
PRESSURE FIRST CHAMBER P. 14/cm2	P. 18/cm2	en	33 4	2	2.9 4,1	1,4		3 4 4,3		ε.,	1,6	29.	1,6 2,05 3,1 4,05	50'4
TEMPERATURE	2: =10	22	22 22	22	542	542 542	6.4	27 2	25	56	5'22	2	82 83 5'22	25
PRIMARY AIR FLOW I	18/8	(0,0) (0,0) (0,0)	(0.0)	(0,07	1000	1000 1000	0	4510 4510 1600	151	15/0	9316	0,13V	0,255	0,166 0,134 0,255 0,305
PRESSURE SECOND CHAMBER P. Kg/cm 2,9 3,150 3,9	P3. Kg/cm	6,2	3,150	3,9	7 8'2	4	7	2,9	3,9 4,2	5,2	1,55	£ 55' 55'	····	3,950
TEMPERATURE	2: = 20	512 512 512	512	512	24 25	25	ently for all	27 26 25,5	9	553	27,5	22	512 22 . 22 512	512
PRIMARY AIR FLOW 2	1/8/8	(0,07 (0,07 (0,07	10.07	1000	10:01	Loor Loor	(1	31,0 = 31,0 = 1,0 =	. 95.	91'0	2/1/0	0,79	0,266	0,172 0,199 0,266 0,319
TOTAL PRIMARY AIR FLOW	Kg/s	אוים אוים אוים	110	41.0	40'0	41'0> 41'0>	Mary store age	418'0 = 418'0 = 1810=	, 41E, 0	40.314	0,336	\$ 0.39	25'0 0	429'0 125'0 06E'0 8EE'0
TOTAL AIR FLOW	Kg/s	10,1 208,0 078,0	5060	10'1	1,400	1,400 1,630	-	1,760 2,15 2.43	5/2	2.43	1,98	2.16	1,98 2,16 2,62 3	m
AIR INDUCTION RATIO		>6 >6,5 >7	5'9(*	200	5'11 01		=8,9 =6,8 =7,7	8'9	=7.7=	5,9	5 5'5 6'5	6	4
TEMPERATURE EXIT	٥٠ - ٥	9,	5'51	91	61	561		21,5 21 21,5	ź	21,5	1	1	11 17 17	17.5
ATMOSPHERIC TEMPERATURE	5. 5	١	1	\	\	•		1	1	1	-4	7,	sh h h h	2/1
ATMOSPHERIC PRESSURE	Sty/mm	157 757 757	15/	757	736	736 736		547	249	ent ent ent	766	766	166	756 766 766 765

SFERI-COANDA.
Tuyère LA.7.A.

suc. 3/4 57

Prises de pressions sur les facettes

Echelle: 5/1

Echelle des pressions

.C. E C E E

Duv. "m Pressions 0.7 3 Kg/cm²

.7 4 Kg/cm/-...

3 ×9/cm2 --

UNCLASSIFIED A 2017

Armed Services Technical Information Agency

ARLINGTON HALL STATION ARLINGTON 12 VIRGINIA

FOR
MICRO-CARD

CONTROL ONLY

5 OF 5

NOTICE: WHEN GOVERNMENT OR OTHER DRAWINGS, SPECIFICATIONS OR OTHER DATA ARE USED FOR ANY PURPOSE OTHER THAN IN CONNECTION WITH A DEFINITELY RELATION GOVERNMENT PROCUREMENT OPERATION, THE U.S. GOVERNMENT THEREBY INCURS NO RESPONSIBILITY, NOR ANY OBLIGATION WHATSOEVER; AND THE FACT THAT THE GOVERNMENT MAY HAVE FORMULATED, FURNISHED, OR IN ANY WAY SUPPLIED THE SAID DRAWINGS, SPECIFICATIONS, OR OTHER DATA IS NOT TO BE REGARDED BY IMPLICATION OR OTHERWISE AS IN ANY MANNER LICENSING THE HOLDLER OR ANY OTHER PERSON OR CORPORATION OR CONVEYING ANY RIGHTS OR PERMISSION TO MANUFACTURE USE OR SELL ANY PATENCED INVENTION THAT MAY IN ANY WAY BE RELATED THERETO.

UNCLASSIFIED